MODELOS • TECNICAS • EXPERIEMAMS DE VUELO



Volumen 4





Edita: Editorial Planeta-De Agostini, S.A., Barcelona

Volumen IV - Fascículo 48

© Editorial Planeta Argentina S.A.I.C., para Argentina Independencia, 1668 - Buenos Aires Distribuye en Capital: Huesca-Sanabria, en Interior: D.G.P. Servicio de atención al cliente: Tel. (01) 342 00 76 Edita: Editorial Planeta Argentina S.A.I.C.

© Editorial Planeta Mexicana, S.A. de C.V., para México Av. Insurgentes Sur # 1162 - México D.F. Tel. 575 13 48

Edita: Editorial Planeta Mexicana, S.A. de C.V.

© Editorial Planeta Colombiana, S.A., para Colombia Calle 31 №. 6-41 Piso 18, Santafé de Bogotá, D.C. Tel. 980 01 53 15 Edita: Editorial Planeta Colombiana, S.A.

© Editorial Planeta Venezolana, S.A., para Venezuela Calle Madrid, entre New York y Trinidad Qta. Toscanella, Urb. Las Mercedes. Caracas Tel. 92 - 2981

Edita: Editorial Planeta Venezolana, S.A.

© 1992 Editorial Planeta-De Agostini, S.A., Barcelona ISBN Obra completa: 84-395-1011-X ISBN Fascículos: 84-395-1012-8 Depósito Legal: B - 24.150/1994

Fotocomposición y fotomecánica: Tecfa, Barcelona Impresión: CAYFOSA, Santa Perpètua de Mogoda, Barcelona Impreso en España - Printed in Spain - Julio 1995

El editor garantiza la publicación de todos los elementos que componen la obra.

El editor se reserva el derecho de modificar el precio de venta de los componentes de la colección en el transcurso de la misma, si las circunstancias del mercado así lo exigieran.

IMPORTANTE

Pida a su proveedor habitual que le reserve un ejemplar de El mundo de la AVIACIÓN. Comprando su fascículo todas las semanas en el mismo punto de venta conseguirá un servicio más rápido, pues nos permite una mejor distribución.

Carrera tecnológica

El primer A340, un -300, voló en Toulouse, donde se realiza el montaje de ados los Airbus, el 25 de octubre de 1991. E programa de pruebas ha empleado en seisaviones, cuatro-300 y dos-200, cue sumaron 2 000 horas de vuelo en un periodo de 14 meses y que llevó, el 22 de de 1992, a la homologación 18 autoridades europeas y el 27 de avode 1993 alade la Federal Aviation Administration (FAA) norteamericana. El servicio lo iniciaron Lufthansa y Air France en marzo de 1993.

El primer A330 voló el 2 de noviembrede 1992, yhasidohomologadosimulmente en Europa y estados Unidos el 21 de octubre de 1993, en la versión con

motores CF6, después de 1 114 horas de vuelo con tres ejemplares; el 31 de enero de 1994 voló el primero con motores Rolls-Royce Trent 700 y las entregas con estos propulsores deberániniciarse en los primeros meses de 1995.

Competencia directa

Frente a la competencia europea, McDonnell Douglas se diócuenta de que su única oportunidad con el MD-11 era sacarlocuanto antes y vendertantos como fuera posible antes de que apareciese el A330/340. Así que, a pesar de un retraso de cerca de cinco meses respecto del programa, el primer ejemplar salió de fábrica a principios de setiembre de 1989 y





de línea se inició en el mes de diciembre de ese año con la Finnair. El avión había sidohomologado con los motores General Electric CF6-80C2D1Folos Pratt & Whitney 4460, existiendo la posibilidad de montar opcionalmente los Rolls-Royce Trent.

> Extremo izquierdo: El llyushin Il-86 en la línea de producción de Voronezh. Los componentes de este avión son construidos por varias factorías de la CEI y en la polaca de PZL-Mielec.

llyushin II-96

- * Pademo
- Antena radar meteorológico
- 3 Mamparo delantero DIESIONIZACIÓN
- retráctil aterrizaje, babor y
- estibor 5 Pedales y palanca de mando
- 5 Panel instrumentos del tipo
- EFIS Panel interruptores sistemas,
- en techo
- E Panel lateral mantenimiento
- 3 Asiento del segundo -sento del observador
- ** Asiento del comandante
- ** Asiento para segundo coservador
- 13 Actions ILS
- ** *** retraído
- Electes, babor y estribor
- TE Puerta acceso y servicio ESTIDE
- T Guardamopa
- Pleta delantera acceso 21 4 mónica bajo piso
- 3 Bodega delantera inferior (6 contenedores tipo LD-3)

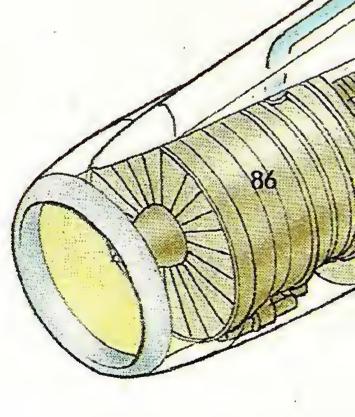
- 22 Cabina primera clase (22 plazas en filas de 6)
- 23 Estibas equipaje mano
- 24 Bar
- 25 Divisor cabinas
- 26 Retretes, babor y estribor
- 27 Cocina
- 28 Montacargas
- 29 Puertas delanteras cabina principal, babor y estribor
- 30 Tanques agua
- 31 Cocina en cubierta inferior
- 32 Cabina clase negocios (40 asientos en filas de 8)
- 33 Tanques integrales sección central alar
- 34 Divisor cabinas
- 35 Tanque integrado semiala derecha
- 36 Góndolas motrices estribor

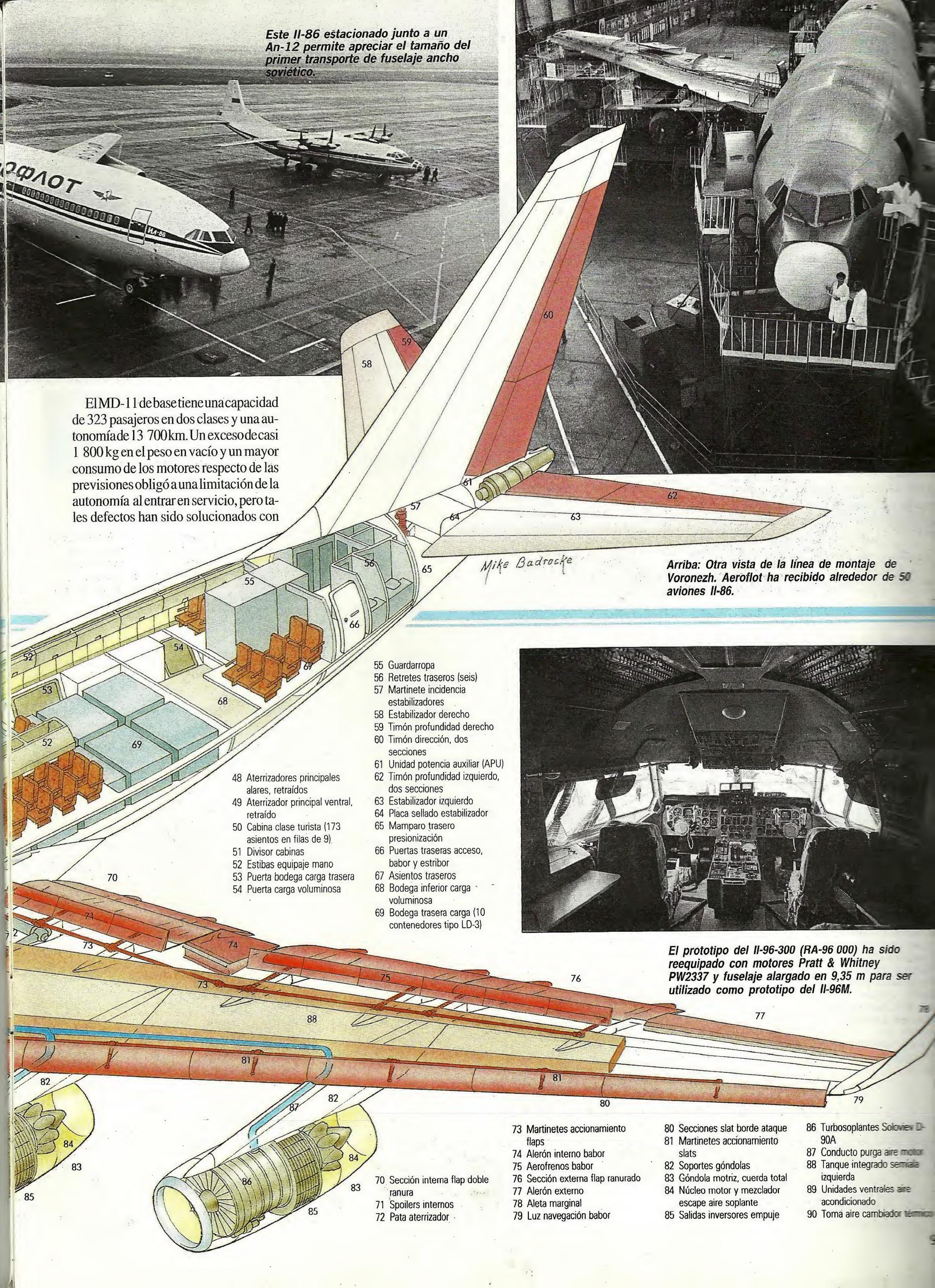


- 37 Secciones slats borde ataque, extendidas
- 38 Luz navegación estribor 39 Aleta marginal
- 40 Alerón externo
- 41 Aerofrenos/supresores sustentación
- 42 Sección externa flap ranurado

33

- 43 Alerón interno
- 44 Spoilers internos
- 45 Sección interna flap doble ranura
- 46 Revestimiento insonorización cabina
- 47 Piso presionización sobre pozo aterrizadores





Carrera tecnológica

mejoras estructurales y aerodinámicas. Del trirreactor McDonnell Douglas están disponibles también las versiones MD-11 Combi, para cargas mixtas de mercancía y pasaje (4-10 contenedores y 168-240 pasajeros), MD-11CF, convertible para transporte de mercancías, y MD-11F, de carga. Versiones en estudio son la MD-11B, con un peso en vacío y autonomía incrementada incrementados respectivamentea 299 370kgy 13 530km, la MD-11B1 con fuselaje alargado para alojar a otros 20 pasajeros y la MD-11B2 confuselaje acortado para 250 pasajeros peroconautonomía elevada a 14 800 km, además de las versiones MD-11C con capacidad y autonomía aumentadas y MD-11D para 362 pasajeros, 43 de ellos en un puente panorámico ventral.

Las propuestas del Este

Aunque apenas inciden en la batalla comercial de la nueva generación de wide-bodys, también para el transporte en las vastas zonas de lo que fuera la Unión Soviéticas e realizaron aviones de fuselaje de gran capacidad; el primero parangonable a los modelos occidentales fue

el Ilyushin Il-86, cuyo prototipo voló el 22 de diciembre de 1976, iniciando el servicio regular con Aeroflot el 26 de diciembre de 1980. El Il-86, con cuatro KKBM (Kusnetsov) NK-86 de 13 000 kg de empuje, podría llevar 350 pasaje-

ros a una distancia de 5 200 km, pero actualmente sólo cubre trayectos cortos para los patrones modernos, en torno a los 3 000 km.

Un completo rediseño del II-86 ha dado lugar al II-96-300, con nuevas tec-

Abajo: La cabina del llyushin Il-86 esta muy bien configurada y es cómoda, pero resulta bastante convencional y falta de soluciones tecnológicas avanzadas. El mecánico de vuelo trabaja orientado hacia la cola, pero puede girar su asiento para hacerse cargo de los mandos de gases durante el despegue.

Radar meteorológico Detrás del radomo de proa hay un

de proa hay un sencillo radar meteorológico y cartográfico. Se han observado algunos II-86 con antenas militares de ILS "Odd Rods" sobre la proa.



El II-86 emplea cuatro turbosoplantes Kuznetsov NK-86 de 13 000 kg de empuje montados en soportes debajo y por delante del borde de ataque. Tienen atenuadores de ruido e inversores de empuje. Este avión estableció diez récords de velocidad con cargas útiles de 35 000 a 80 000 kg. El nuevo II-96-300 lleva turbosoplantes Soloviev D-904 de 16 000 kg de empuje, más próximos a los motores occidentales actuales en prestaciones y economía.

Ilyushin II-86 "Camber"

cabe

Controles de vuelo
Son de accionamiento hidráulico,
sin reversión a manual. Hay
alerones convencionales en las
secciones externas alares, con
grandes flaps de borde de fuga
de dos secciones y doble ranura.
En el extradós alar, delante de los
flaps, están los aerofrenos y
spoilers. Los slats, de
envergadura total, tienen unas
pequeñas ranuras para salvar las

En la cabina de pasaje caben 350 plazas en una configuración básica de filas de nueve asientos, separados por dos pasillos. Se pueden ver películas y elegir entre tres programas de audio. Existe una configuración mixta que comprende 28 asientos de primera en filas de seis en la cabina delantera, y 208 pasajeros en filas de ocho en las otras dos cabinas. Puede llevar un barbuffet en la cubierta inferior en lugar

carga delantero.

del compartimiento de

Cabina

Bodega de carga

Puede acomodar hasta ocho contenedores de carga normalizados LD3, o bien doce si se eliminan las rampas de estiba del equipaje del pasaje. Este sube a bordo a través de tres escalerillas que se abren hacia abajo en el lado de babor y depositan sus abrigos y el equipaje de mano antes de subir por una de las tres escalerillas fijas hasta la cubierta. Estas escalerillas pesan 3 000 kg y ocupan el lugar de 25 asientos.

CCCP-86009

Unidad de cola

góndolas motrices.

Como en Airbus, varias factorías diferentes construyen partes distintas del 1-86 que se montan finalmente en Voronev. Los slats, soportes motrices, derivas y estabilizadores se fabrican en Polonia a cargo de PZL-Mielec, por ejemplo. Los timones de profundidad y dirección se componen de dos secciones.

nologías y materiales para garantizar una vida operativa de 60 000 horas con 12 000 aterrizajes y los nuevos motores Aviadvigatel (Soloviev) PS-90A de 156,9kN(16 000kg)deempuje.Elprototipo voló el 28 de setiembre de 1988 y en ese momento era el primer avión de líneasoviético do tado de mandos electrónicos y cabina EFIS. Capaz de transportar 300 pasajeros en trayectos de 9 000 km, el II-96-300 fue homologado en diciembre de 1992. Una característica particular de la vión de Il y ushines que, aligual que su predecesor, el diámetro del fusela je es de 5,9 m, superior al del MD-11. El ala es casi idéntica en tamaño y en planta a la de los A340/330.

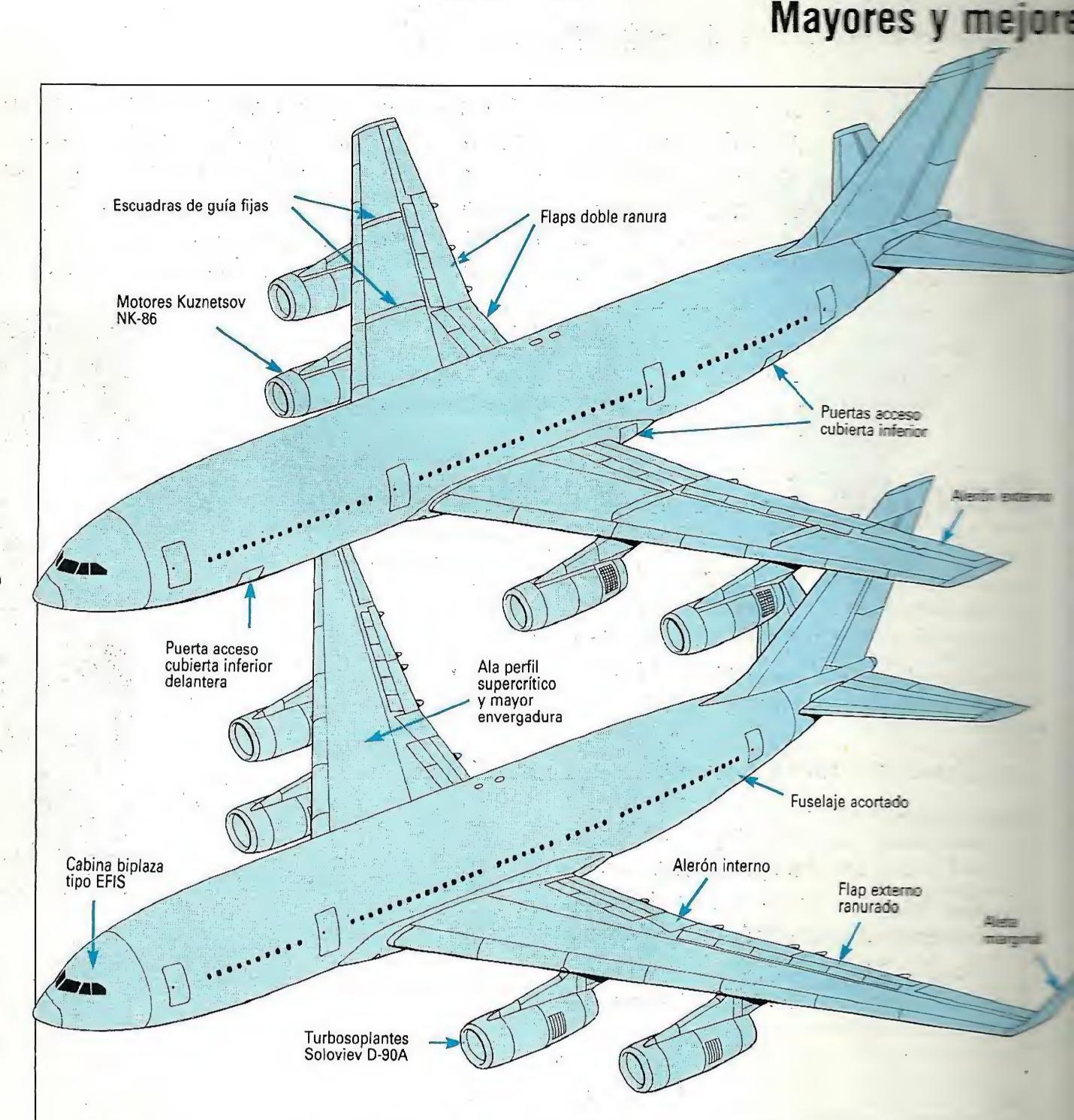
El prototipo del II-96-300 ha sido reequipado con cuatro turbosoplantes Pratt & Whitney PW 2337 de 164,6 kN (16 800kg) de empuje y volvió a volar el 6 de abril de 1993 como II-96MO, prototipo ahora de la prevista variante II-96M, confuselaje alargado en 9,35 m para 312-375 pasajeros y los motores estadounidenses, que deberá entrar en servicio en 1995. Derivados suyos serán el II-96T de mercancías, con una carga útil de 92 000 kg, y el II-96MK con nuevos motores de alta relación de derivación y 175-195 kN (17 250-19 500 kg) de empuje.

llyushin II-86

El llyushin II-86, que hizo su vuelo inaugural el 22 de diciembre de 1976, ha sido el primer avión de fuselaje ancho soviético. Se cree que comenzó a operar en diciembre de 1980 y que desde entonces se han construido más de 50 unidades para la aerolínea de bandera soviética, Aeroflot.

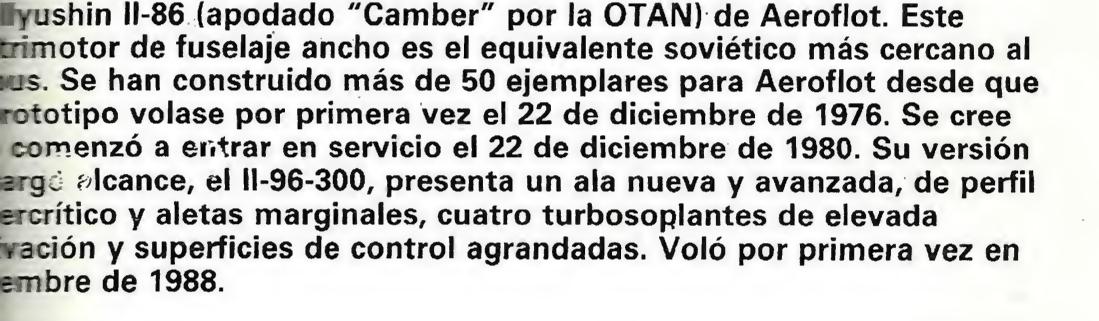
Ilyushin II-96-300

El II-96-300 es una versión completamente nueva del II-86, con una nueva ala, nuevos y avanzados motores, cabina digital y nuevas estructuras, aunque la configuración básica sigue siendo la misma. El prototipo realizó su primer vuelo a finales de 1988.



Ala

El ala cantilever del II-86 es de construcción convencional metálica, con tres largueros en las secciones internas y dos en las externas. Encima de cada soporte motriz hay una escuadra de guía aerodinámica. El más nuevo II-96 tiene un ala bastante más larga y estilizada, de perfil supercrítico y menor flecha positiva. También tiene aletas marginales para reducir la resistencia. Las superficies de control del II-96 son de mayor tamaño para mejorar la gobernabilidad en caso de fallo motriz durante el despegue.





Puertas

Las puertas laterales de la cabina se usan como salidas de emergencia y en los aeropuertos en los que se prefieren los túneles de embarque altos. En el II-96 sólo hay puertas de acceso clásicas, a nivel de la cabina.

Tren

El tren, que por supuesto es retráctil, consta de cuatro unidades: una delantera con dos ruedas y tres principales con boogies de cuatro ruedas. Dos de estas últimas se encuentran bajo el ala y se retraen hacia las raíces de ésta, mientras que la tercera, en el centro del fuselaje, se retrae hacia delante.



Cubierta de vuelo

Ha sido concebida para tres tripulantes: comandante, segundo y mecánico de vuelo. Normalmente, este último va sentado mirando hacia atrás, pero puede dar la vuelta a su asiento para atender os mandos de gases durante el despegue. Asimismo, existe la posibilidad de llevar mavegante en vuelos a muy largas distancias y lejos de las aerovías.

Aviones embarcados de la US Nav de Corea a Vietnam

Douglas F4D (F-6) Skyray 463

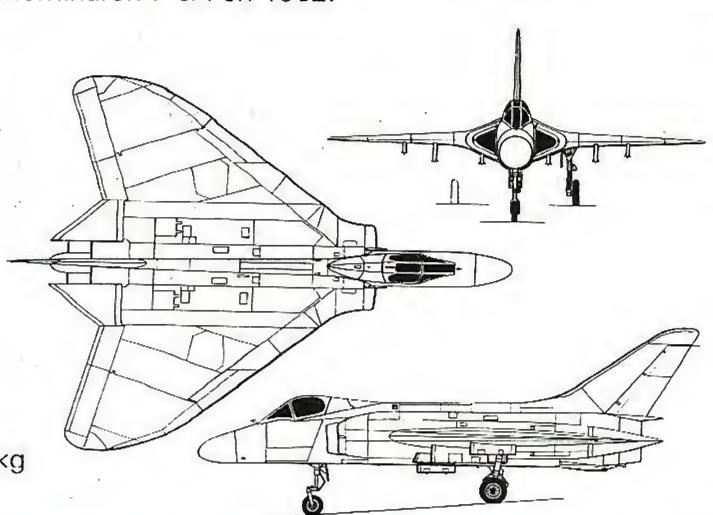
El Skyray, basado en las investigaciones alemanas sobre aviones sin cola durante la Il Guerra Mundial, fue diseñado como un interceptador embarcado dotado de un fuerte régimen de trepada. Desarrollado a finales de los años 40 como un ala volante de bajo alargamiento y flecha modesta más que con una auténtica ala en delta, el Skyray voló por primera vez, como XF4D-1, en enero de 1951 con un motor Allison J35-A-17 de 2 268 kg de empuje en lugar del previsto Westinghouse J40, que tuvo problemas de desarrollo y fue cancelado. En marzo de 1953 se decidió utilizar el J57, y con este motor el Skyray voló por primera vez en junio de 1954, lo que permitió que se iniciaran las entregas del F4D-1 a comienzos de 1956 después de que se solucionaran algunos problemas de vuelo. Se produjeron 420 F4D-1, que se redenominaron F-6A en 1962.

Especificaciones: monoplaza de interceptación y cazabombardeo Douglas F4D-1 (F-6A) Skyray **Envergadura:** 10,21 m **Longitud:** 13,93 m

Planta motriz: un reactor Pratt & Whitney J57-P-2 u -8B de 4 400 kg o 4 763 kg de empuje, respectivamente

Armamento: cuatro cañones de 20 mm y provisión para 1 800 kg de cargas lanzables en seis soportes subalares

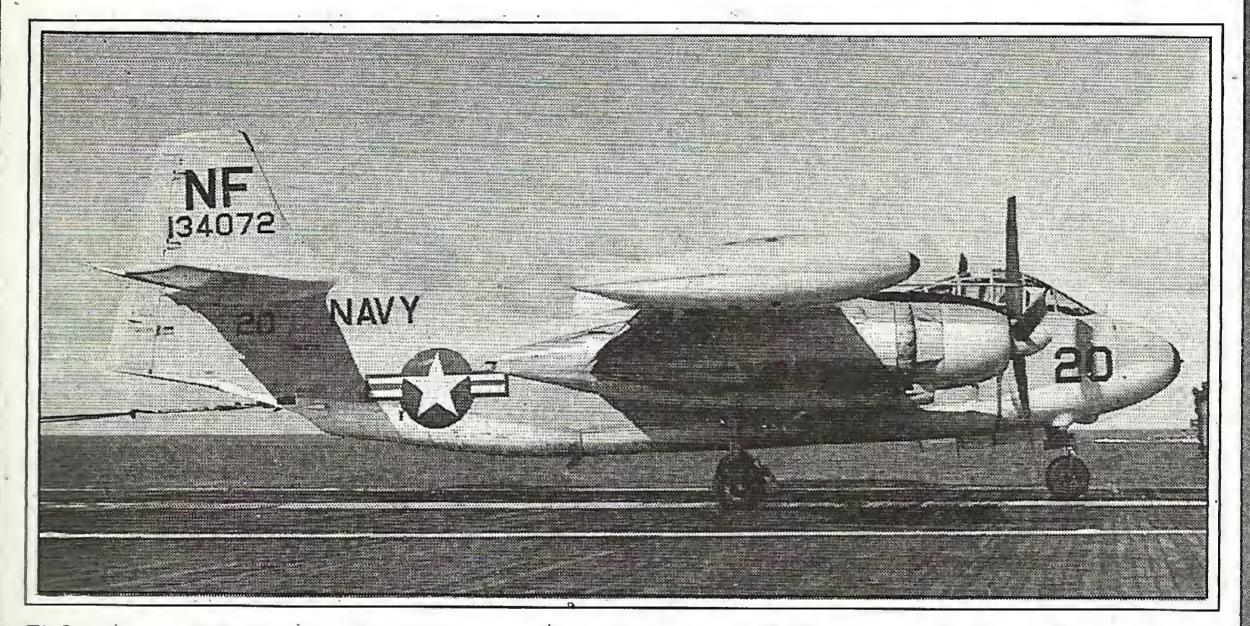
Peso máximo en despegue: 11 340 kg Velocidad máxima: 720 millas/h Alcance máximo: 1 200 millas





North American AJ (A-2) Savage

464



El Savage refleja la cautela con que se abordaba la propulsión a reacción inmediatamente después de la II Guerra Mundial, pues este bombardeo nuclear fue diseñado con un turborreactor en la cola y dos motores de émbolos en el ala; por lo demás, el Savage era bastante convencional. El primero de los tres XAJ-1 voló en julio de 1948 y fue seguido por 40 aparatos AJ-1 con dos radiales R-2800-44W de 2 400 hp y un J33-A-19 de 1 814 kg de empuje. Pese a diversas dificultades técnicas, aún se construyeron otros 70 bombarderos AJ-2 con cambios en los motores, mayor capacidad de combustible y deriva más alta, y 30 AJ-2P de reconocimiento, con la proa reformada. A partir de 1959, la mayoría de los supervivientes fueron convertidos en cisternas, con la unidad de repostaje en lugar del reactor, y en 1962 el AJ fue denominado A-2. El A2J, con dos turbohélices Allison T40 de 5 100 hp, no pasó de la fase de prototipos.

Especificaciones:

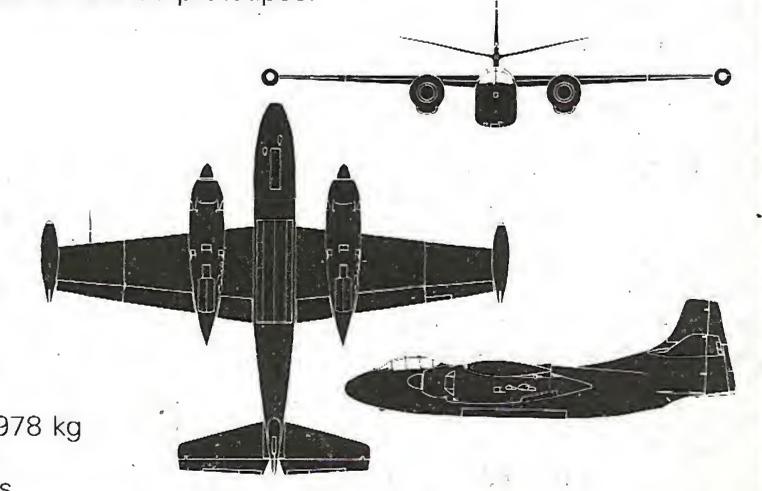
bombardero bimotor North
American AJ-2 Savage
Envergadura: 22,91 m
Longitud: 19,23 m
Planta motriz: dos motores
radiales Pratt & Whitney R-280048 de 2 500 hp unitarios y un
reactor Allison J33-A-10 de 2 087
kg de empuje

Armamento: 4 536 kg de cargas lanzables en la bodega interna

Peso máximo en despegue: 23 978 kg

Velocidad máxima: 471 millas/h

Velocidad máxima: 471 millas/h
Alcance operacional: 2 200 millas



Vought F7U Cutlass



El interceptador F7U, que procedía de las mismas investigaciones que el F4D Sapareció en 1946 como un ala volante con 38° de flecha, cola bideriva y elevones asistidos. Se encargaron tres prototipos XF7U-1, volando el primero en setiembre con turborreactores J34-WE-32; les siguieron 14 F7U-1. Los 88 F-7U-2 previstos cancelados debido a dificultades con sus motores J34-WE-42, pero la experiencia cancelados debido a un amplio rediseño del F7U-3, con proa y derivas alteradas para mero cualidades de vuelo. A los 192 ejemplares de esta versión se sumaron 98 F7U-3 (incluidos otros 48 pedidos como F7U-3), armados con cuatro misiles aire-aire Spedidos efectos de reconocimiento armado, que llevaban equipo de cámaras.

Especificaciones:

interceptador monoplaza Vought

F7U-3

Envergadura: 11,79 m
Longitud: 13,49 m
Planta motriz: dos reactores
Westinghouse J46-WE-8A de
2 087 kg de empuje unitario
Armamento: cuatro cañones d

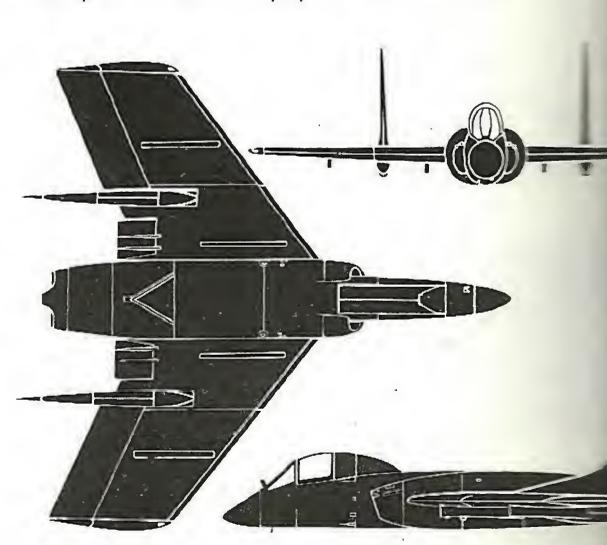
Armamento: cuatro cañones de 20 mm y provisión (en el F7U-3M) para cuatro misiles aire-aire Sparrow I bajo el ala

Peso máximo en despegue:

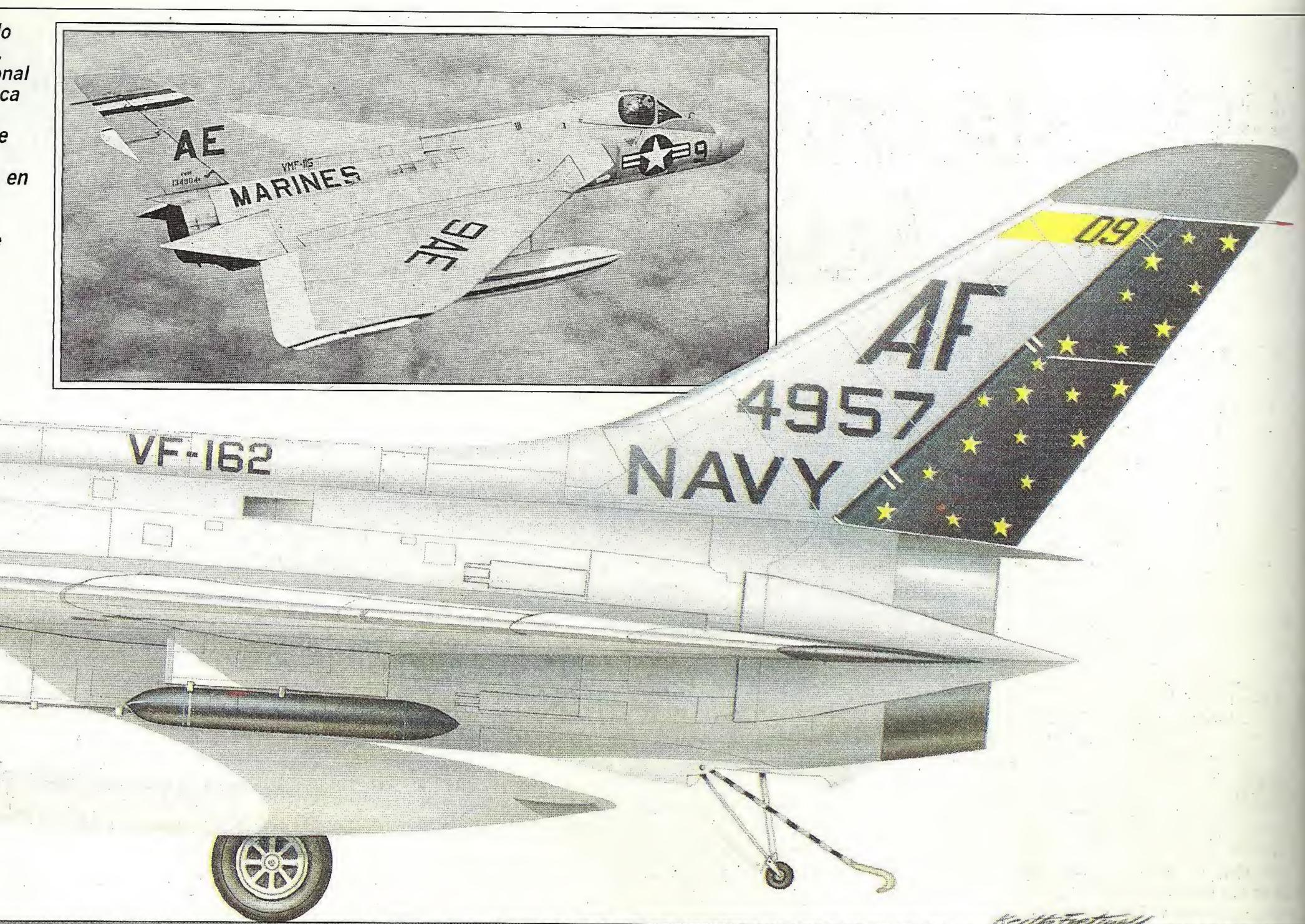
14 353 kg

Velocidad máxima: 680 millas/h

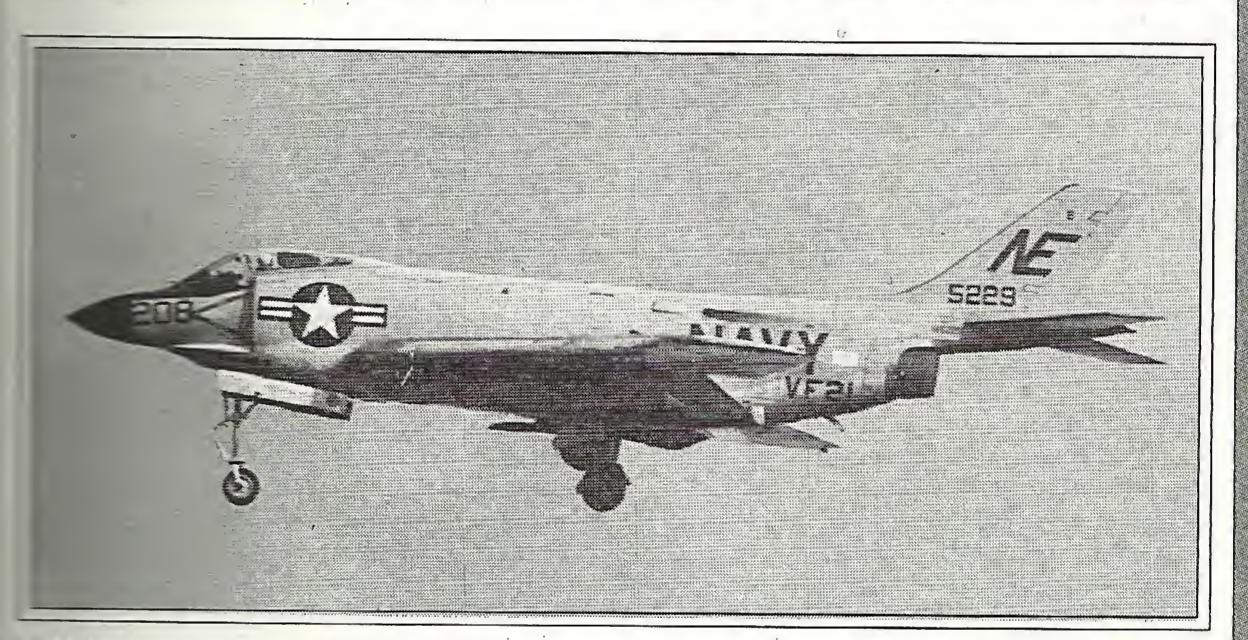




E Douglas Skyray (Ilamado mente el "Ford"), régimen ascensional mario para su época simic tanto con la de Marina desde se en tierra como emparcado con la Armada en de interceptación Este ejemplar Demeneció al VF-162, que empleó cazas Crusader da guerra del VIEDZIN.



McDonnell F3H (F-3) Demon



E F34, desarrollado a partir de 1949 como un caza naval comparable a sus homólogos Exercises, fue diseñado con ala en flecha, célula avanzada y un turborreactor con de este motor puso en peligro todo el El Demon fue el primer caza monorreactor de McDonnell; el XF3H-1, que su primer vuelo en agosto de 1951, montaba un XJ40-WE-6 de 3 266 kg de que iba a ser reemplazado por el más potente J40-WE-24. Este motor no se y los 56 F3H-1 resultaron faltos de potencia con el J40-WE-22 de 3 266 kg. Es 239 F3H-2 llevaron un motor Allison que también se utilizó en dos versiones con capacidad todotiempo y dotados de un radar APG-51: los 80 F3H-2M, con cuatro sa are-aire Sparrow III, y los 144 F3H-2N, con cuatro Sidewinder.

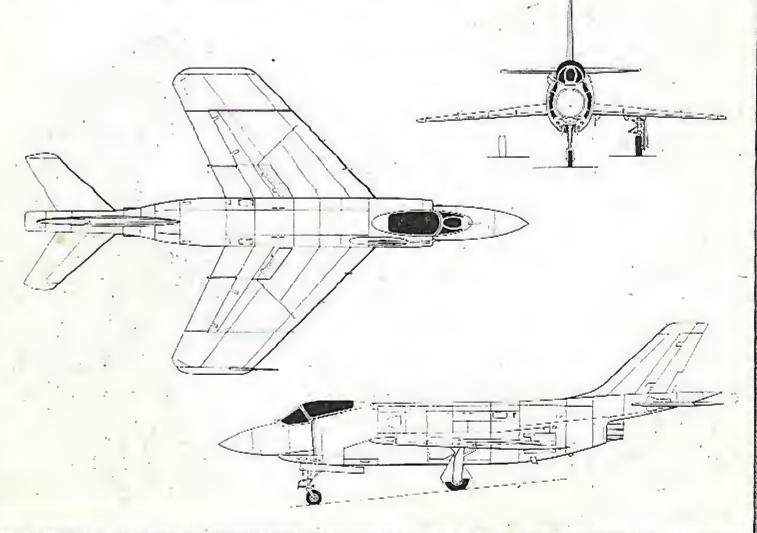
Especificaciones: monoplaza cazabombardeo Donnell F3H-2 (F-3B) Demon Emergadura: 10,77 m 17,96 m

motriz: un reactor Allison -2 o -2E de 6 464 kg o 6 691 - IE EMBUJE

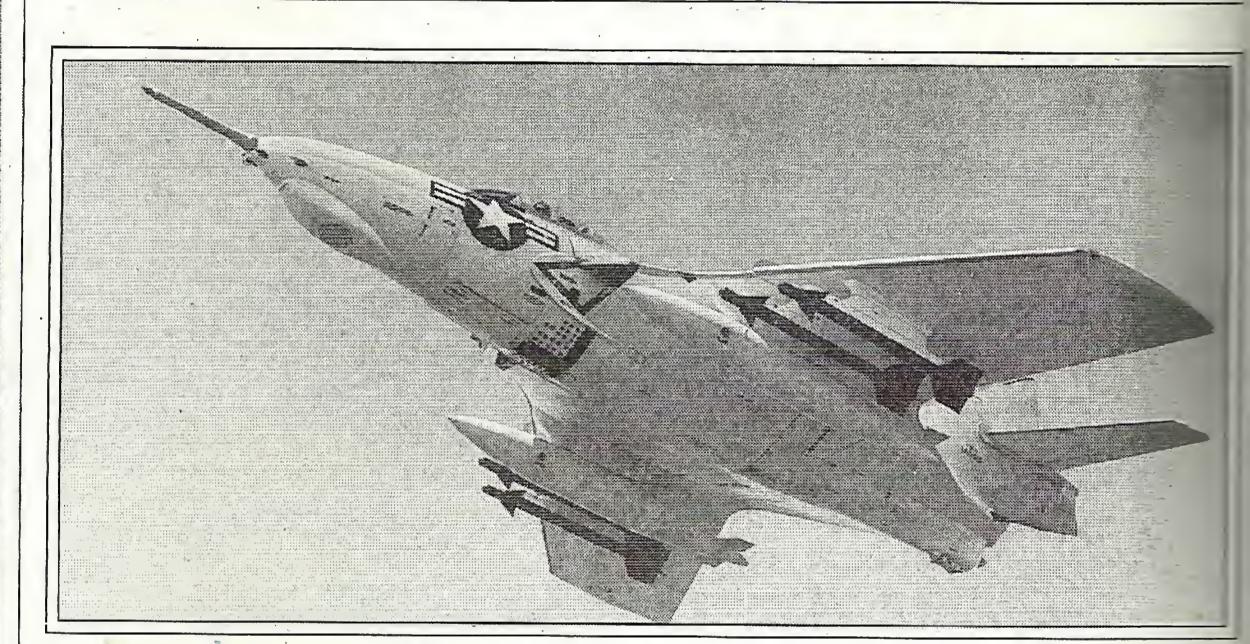
- cuatro cañones de Torovisión para 2 994 kg lanzables desde cuatro THE Externos

Fesc miximo en despegue:

accidad máxima: 647 millas/h Acces operacional: 1 370 millas



Grumman F9F-6/8 (F-9) Cougar 467



En 1951 La US Navy aceptó la propuesta de Grumman para una versión del F9F Panther con ala en flecha, cuyo primer ejemplar, el XF6F-6, voló en setiembre de 1951 con un J48-P8 de 3 289 kg y una nueva ala en flecha de 35° dotada de flaps, escuadras de guía, slats y spoilers en lugar de alerones. Las entregas de los 706 F9F-6 empezaron en noviembre de 1952, incluyendo sesenta F9F-6P de reconocimiento. Los 168 F9F-7 eran idénticos a los F9F-6 a excepción de sus turborreactores J33-A-16A. Les seguirían 712 F8F-8, con la cuerda alar aumentada en un 15 por ciento, cúpula reformada y fuselaje alargado en 20,3 cm para aumentar el volumen de combustible. Entre los F9F-8 se incluyó la versión de ataque F8F-9B, con armamento de misiles, y 110 F9F-8P de reconocimiento. También hubo 399 entrenadores biplaza F9F-8T.

Especificaciones: monoplaza de caza y cazabombardeo Grumman F9F-6 (F-9F) Cougar Envergadura: 11,10 m Longitud: 12,67 m

Planta motriz: un reactor Pratt & Whitney J48-P-8 de 3 289 kg de empuje

Armamento: cuatro cañones de 20 mm y provisión para dos bombas de 454 kg bajo el ala Peso máximo en despegue:

9 072 kg Velocidad máxima: 690 millas/h al nivel del mar



Vought F8U (F-8) Crusader

468

E Figure era superior en líneas generales al F-100 —su homólogo terrestre, mente anterior y dotado con el mismo motor—, fue el primer caza de la Navy mente supersónico. La incidencia variable de su ala proporcionaba un elevado e ataque sin tener que levantar la proa durante las operaciones embarcadas. El de los dos XF8U-1 voló en marzo de 1955 con un turborreactor J57-P-11 de 6 713 Continuación se produjeron 308 F8U-1; 130 F8U-1E, con limitada capacidad 144 F8U-1P de reconocimiento (53 de ellos se convirtieron después en RF-Es con la célula reforzada); 187 F8U-2, más potentes y de menor envergadura; 152 F8Umitada capacidad de caza todotiempo con dos misiles Sidewinder más en lugar 💴 🖎 32 cohetes del F8U-1E; y 286 cazas polivalentes F8U-2NE (F-8E), con radar APQ-94 cos soportes subalares.

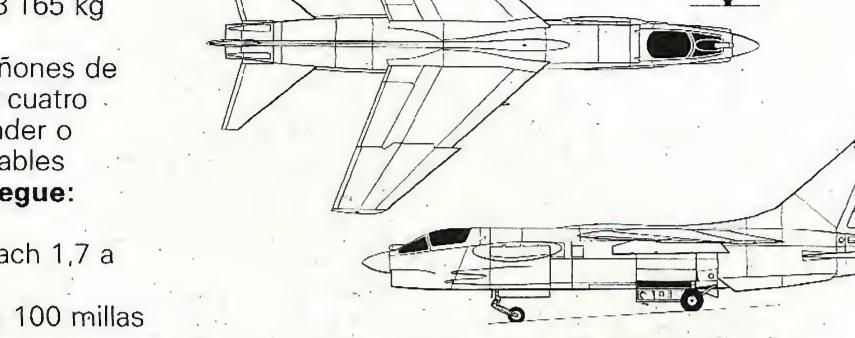
Especificaciones: monoplaza de caza y cazabombardeo Vought F8U-2NE (F-8E) Crusader Envergadura: 10,72 m Longitud: 16,61 m Planta motriz: un reactor Pratt & Whitney J57-P-20A de 8 165 kg

de empuje Armamento: cuatro cañones de 20 mm y provisión para cuatro -

misiles aire-aire Sidewinder o 2 268 kg de cargas lanzables Peso máximo en despegue:

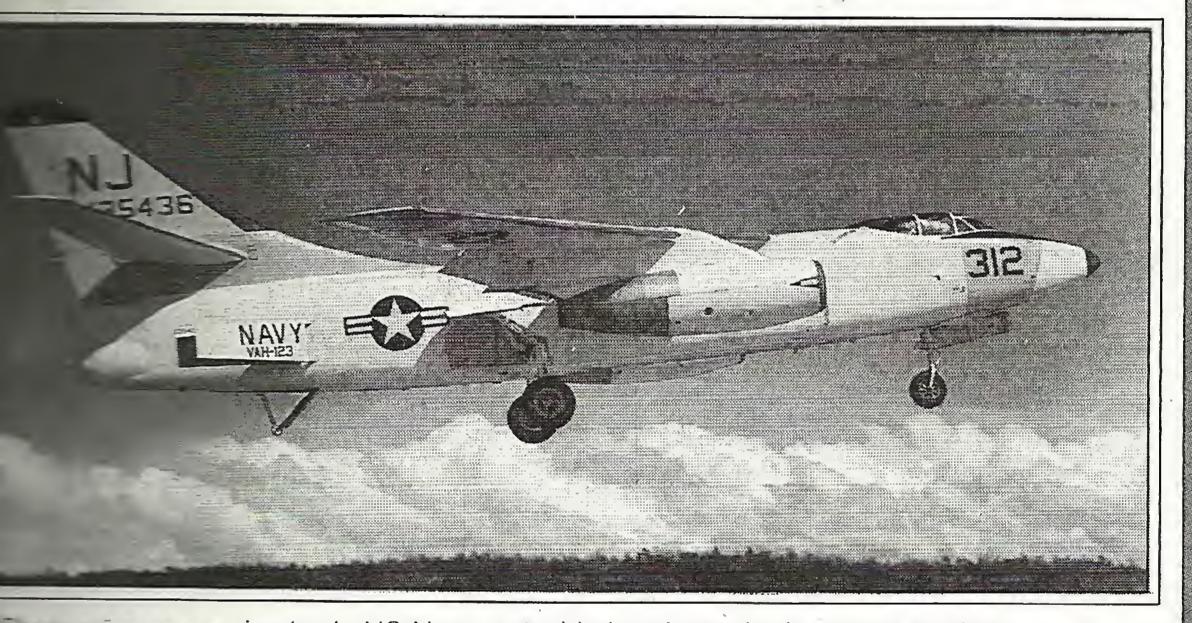
15 422 kg Velocidad máxima: Mach 1,7 a

40 000 pies Alcance operacional: 1 100 millas





ouglas A3D (A-3) Skywarrior 469



Servicion proporcionó a la US Navy capacidad embarcada de ataque nuclear Su diseño empezó en 1947, concluyendo en 1949 en forma de un con ala de flecha moderada, turborreactores Westinghouse J40 en subalares y una bodega interna para 5 443 kg de armas nucleares o rendonales. El XA3D-1 voló por primera vez en octubre de 1952, con motores XJ40como posterior fracaso llevó a la adopción del J57-P-6 de 4 400 kg. Las entregas de 30-1 comenzaron en 1956, seguidas por las de 164 A3D-2, con mayor potencia y de repostar en vuelo, 30 A3D-2P de recofoto y 24 A3D-2Q de reconocimiento También hubo doce A3D2-T de entrenamiento de radaristas y navegantes. A = 1962 fueron denominados A-3.

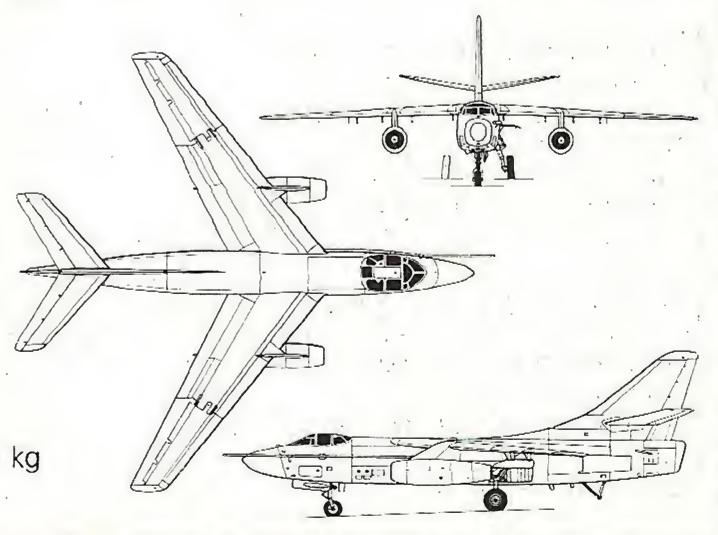
pecificaciones: triplaza de Toardeo y ataque Douglas

D-2 Sevwarrior mengadura: 22,10 m 23.27 m

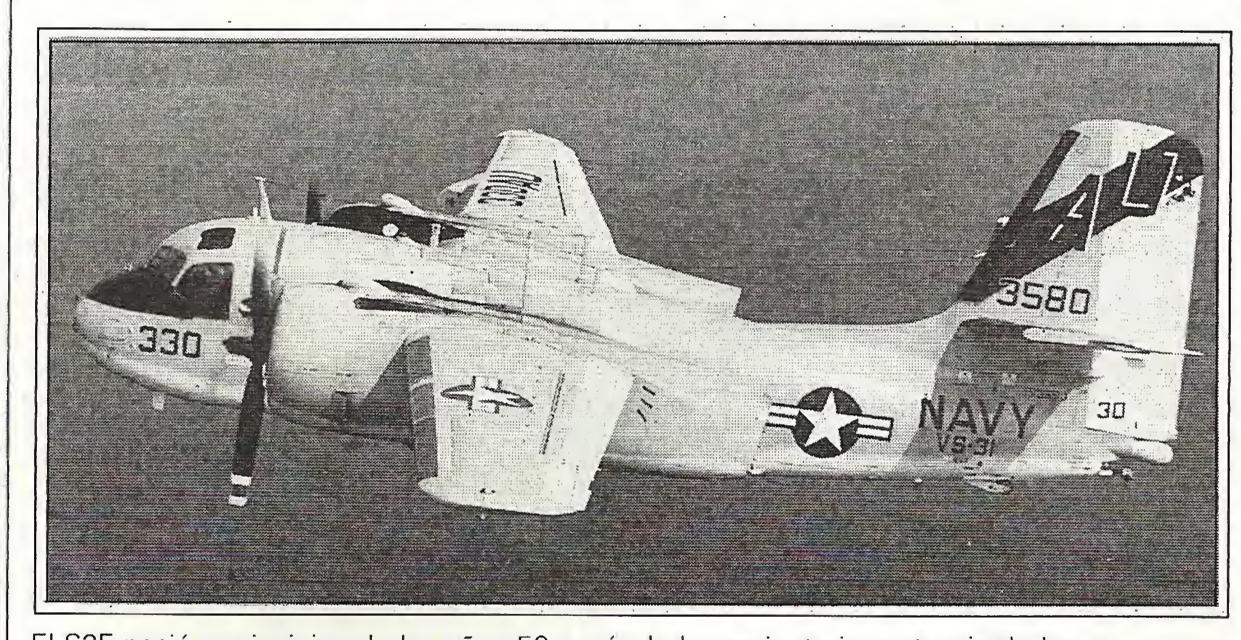
motriz: dos reactores Thitney J57-P-10 de 🝱 😊 ce empuje unitario mamento: dos cañones de 20 en uma barbeta trasera

to ada por radar y provisión = 5 440 kg de bombas u otras cas anzables

maximo en despegue: 37 195 kg locidad máxima: 610 millas/h operacional: 1 050 millas



Grumman S2F (S-2) Tracker



El S2F nació a principios de los años 50 a raíz de la creciente importancia de los submarinos y de las capacidades de la combinación de sensores y armas para detectarlos y atacarlos, y sucedía a otros aviones que habían actuado en equipos de dos en la US Navy desde finales de los años 40. De ala alta, tenía una bodega interna, radar y un detector de anomalías magnéticas en la parte trasera del fuselaje, así como sonoboyas en las góndolas motrices. El XS2F-1 voló en diciembre de 1952, seguido por 740 S2F-1 (que incluían varios S2F-1S con sistema de localización acústica Jezebel/Julie). Aparecieron después 77 S2F-2, con una bodega mayor para torpedos buscadores; cien S2F-3, con la proa reformada; y 252 S2F-3S, con la combinación Jezebel/Julie. En 1962 el Tracker fue redenominado S-2.

Especificaciones: bimotor antisubmarino Grumman S2F-3S Envergadura: 22,12 m Longitud: 13,26 m Planta motriz: dos motores radiales Wright R-1820-82WA

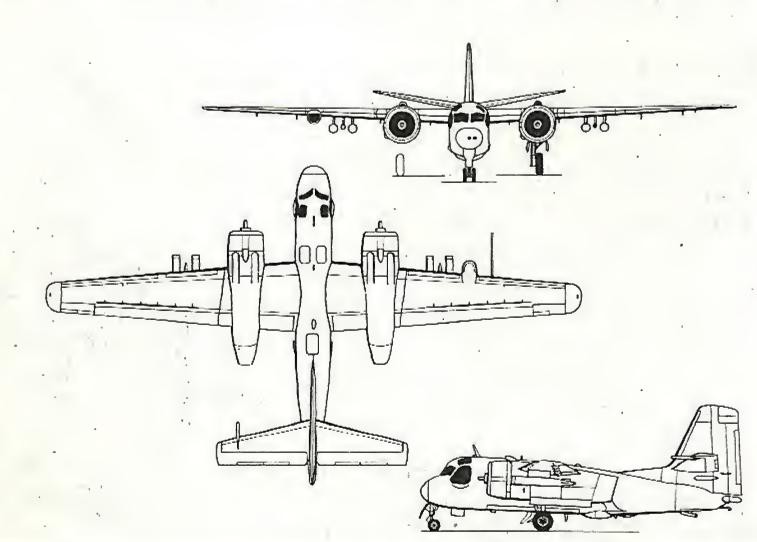
Cyclone 9 de 1 525 hp unitarios Armamento: 2 182 kg de cargas lanzables en la bodega interna y en seis soportes subalares

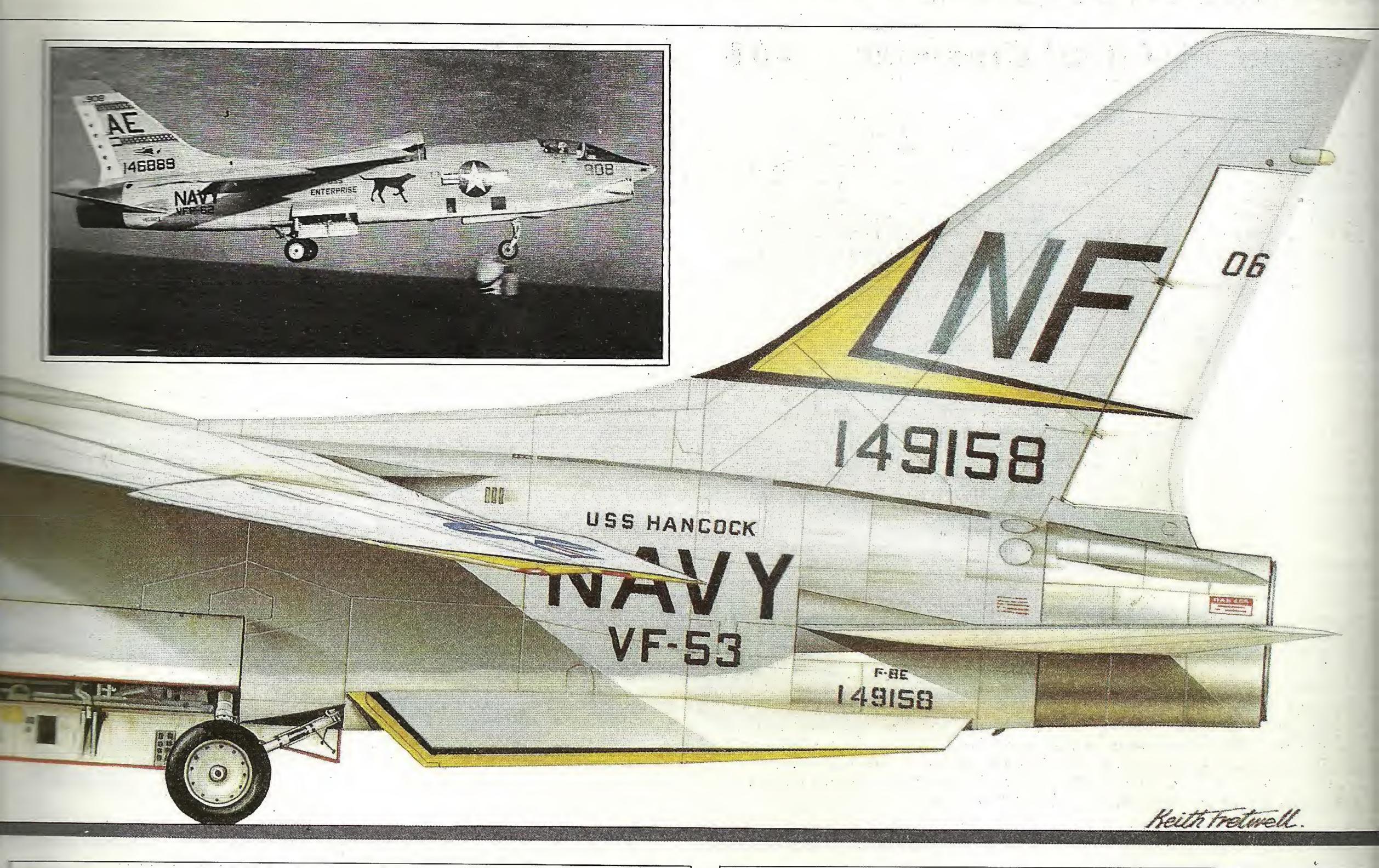
Peso máximo en despegue: 12 187 kg

Velocidad máxima: 253 millas/h a 5 000 pies

Alcance operacional: 1 150

millas





North American FJ-2/4 (F-1) Fury 471



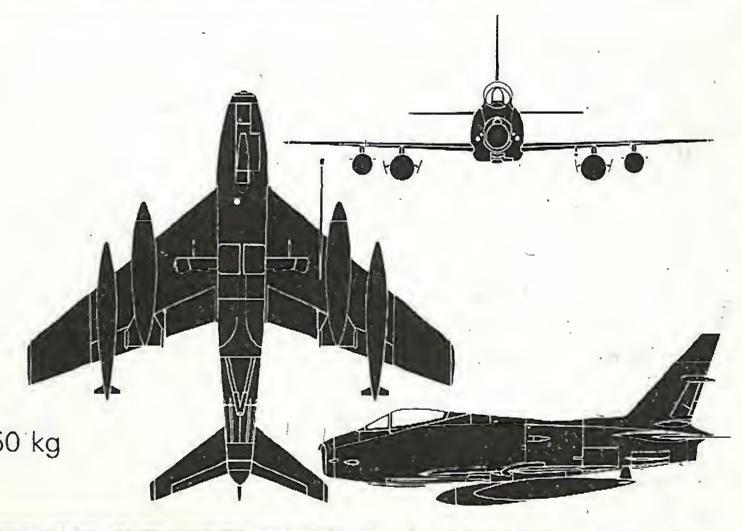
El caza naval de ala recta FJ-1 precedió al F-86 Sabre, de ala en flecha, cuya versión F-86E levaria al FJ-2. El XFJ-2 era un F-86E navalizado, con cuatro cañones de 20 mm en lugar 😊 las seis ametralladoras de 12,7 mm, y voló en diciembre de 1951. Los 200 FJ-2 tenían de plegable y un motor General Electric J46-GE-2 de 2 722 kg. El FJ-3 era una versión del en los últimos modelos, bordes de ataques and ados y seis soportes subalares. En 1962, los supervivientes de estos 458 ejemplares rebautizados F-1C, y los 80 FJ-3M, con misiles Sidewinder, se convirtieron en MF-El FJ-4 (F-1E) tenía superficies de vuelo más delgadas y un 50 por ciento más de custible interno en su fuselaje reformado. Estos 150 aviones fueron complementados 222 FJ-4B (AF-1E) de apoyo cercano, con capacidad nuclear y seis soportes externos.

Especificaciones: monoplaza caza y cazabombardeo North -merican FJ-4 (F-1E) Fury Emergadura: 11,91 m _______ 11,07 m motriz: un reactor Wright

W-16A de 2 722 kg de

ETTLE amento: cuatro cañones de _____ y provisión para cuatro Tisties Sidewinder o 1 360 kg de zerses lanzables en cuatro sociales externos

máximo en despegue: 10 750 kg elocidad máxima: 680 millas/h Alexance operacional: 2 020 millas



Douglas A4D (A-4) Skyhawk 472



El A4D, uno de los aviones más versátiles de la Historia, nació como sucesor del AD Skyraider y, gracias a una planificación ejemplar, los diseñadores consiguieron un avión que cumplía todos los requisitos de la US Navy y que pesaba justo la mitad del máximo estipulado (13 608 kg). El XA4D-1 voló en agosto de 1954 con un reactor Wright J65 y le siguieron 165 A4D-1, con el J65-W-4 de 3 493 kg; 542 A4D-2 mejorados, con motores J65-W16A de 3 493 kg y capacidad de repostar en vuelo; 658 A4D-2N, con capacidad todotiempo limitada y asientos lanzables Escapac; 500 A4D-4, dotados (A-4E) con un motor de menor consumo y mayor capacidad de carga; y, como última versión de los años 60, 352 A-4F, con aviónica extra en una "joroba" dorsal. También hubo versiones biplazas en tándem TA-4E y TA-4F.

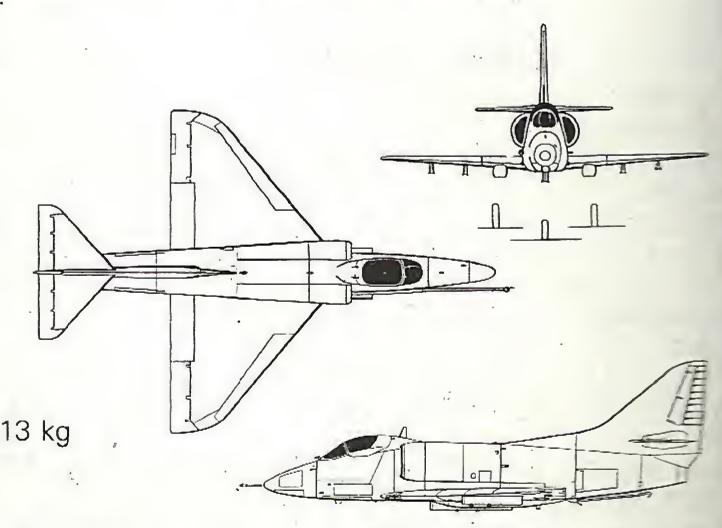
Especificaciones: monoplaza de ataque ligero Douglas A4D-4 (A-4E) Skyhawk

Envergadura: 8,38 m Longitud: 13,07 m

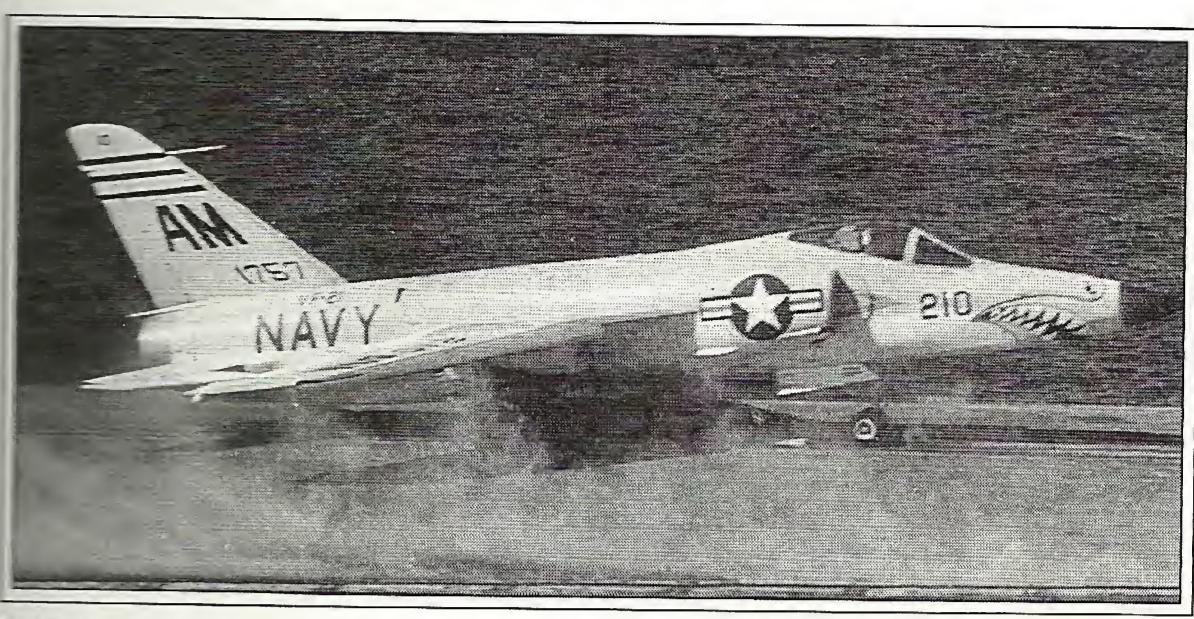
Planta motriz: un reactor Pratt & Whitney J52-P-6A de 3 856 kg de empuje

Armamento: dos cañones de 20 mm y provisión para 3 720 kg de cargas lanzables en cinco soportes externos

Peso máximo en despegue: 11 113 kg Velocidad máxima: 675 millas/h Alcance operacional: 700 millas



Grumman WF(E-1) Tracer



El diseño que empezó como un intento de mejorar las prestaciones del F9F-2, de ala recta, acabó convertido en un avión casi nuevo, con ala más delgada, tren montado en el fuselaje, estabilizadores de implantación baja y difusores laterales para su reactor Wright con poscombustión. El nuevo diseño de Grumman fue aprobado en 1953 como F9F-8, aunque esta denominación se cambiaría por la de F9F-9 cuando apareció la versión F9F-8 cel Cougar. El YF9F-9 voló en junio de 1974 con un J65-W-7 sin posquemador, aunque en enero de 1955 el segundo prototipo volaba ya con poscombustión. En abril de ese mismo se adoptó la designación F11F, empezando las entregas en marzo de 1957. Se produjeron 199 F11F-1 en dos tipos: 42 aparatos de proa corta y 157 de proa alargada poder llevar radar (aunque rara vez lo tuviera). En 1962 fue redenominado F-11A.

Especificaciones: caza monoplaza Grumman F11F-1 F-11A) Tiger

Envergadura: 9,64 m . Longitud: 14,31 m

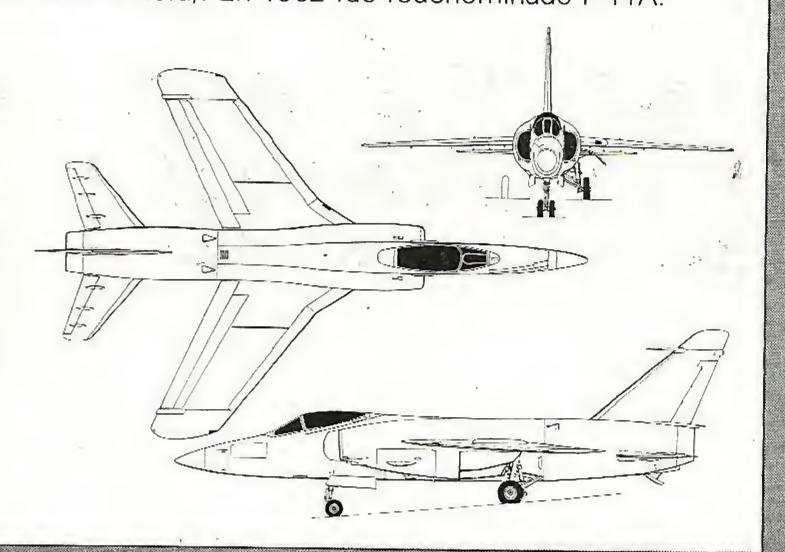
Planta motriz: un reactor Wright
155-W-18 de 4 990 kg de empuje
20 mm y cuatro misiles

Sidewinder 1A/C bajo el ala Peso máximo en despegue: 10 052 kg

Velocidad máxima: 750 millas/h

Alcance operacional: 1 270

milas



Grumman produjo el TF-1 Trader, versión del S2F, como avión estafeta entre tierra portaviones, adaptando un nuevo fuselaje que acomodaba, además de la tripulación a nueve pasajeros o carga. En 1962 se convertiría en el C-1A. La producción totalizó 87 ejemplares, incluidos algunos TF-1Q (EC1A) de contramedidas electrónicas. Otro dende del S2F fue el WF-2 Tracer, un avión embarcable de alerta temprana conocido con el apodo de "Willy Fudd" y que en 1962 fue redenominado E-1. En marzo de 1957 volo TF-1 modificado como prototipo aerodinámico y dotado con el enorme domo discal paradar de vigilancia APS-82, que en su parte trasera era soportado por la superficie cende una cola reformada que ahora tenía derivas marginales. Se produjeron 88 ejemplare que comenzaron a entrar en servicio en febrero de 1958.

Especificaciones: bimotor de alerta temprana Grumman WF-2 Tracer (E-1B)

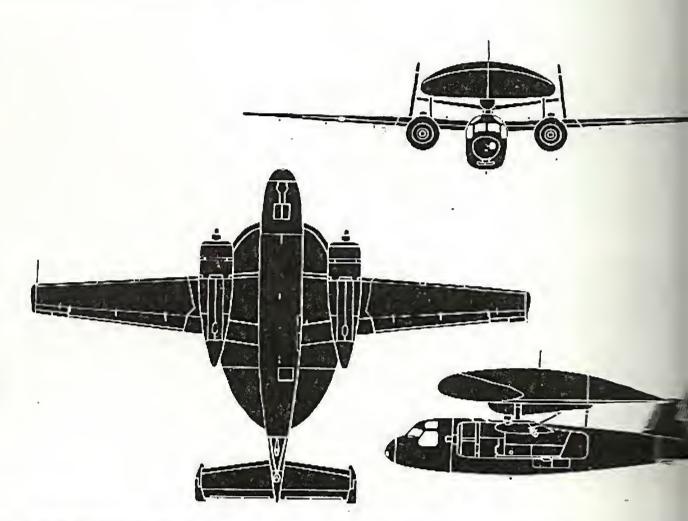
Envergadura: 21,23 m Longitud: 13,82 m

Planta motriz: dos motores radiales Wright R-1820-82WA Cyclone 9 de 1 525 hp unitarios

Armamento: ninguno
Peso máximo en despegue:
12 247 kg

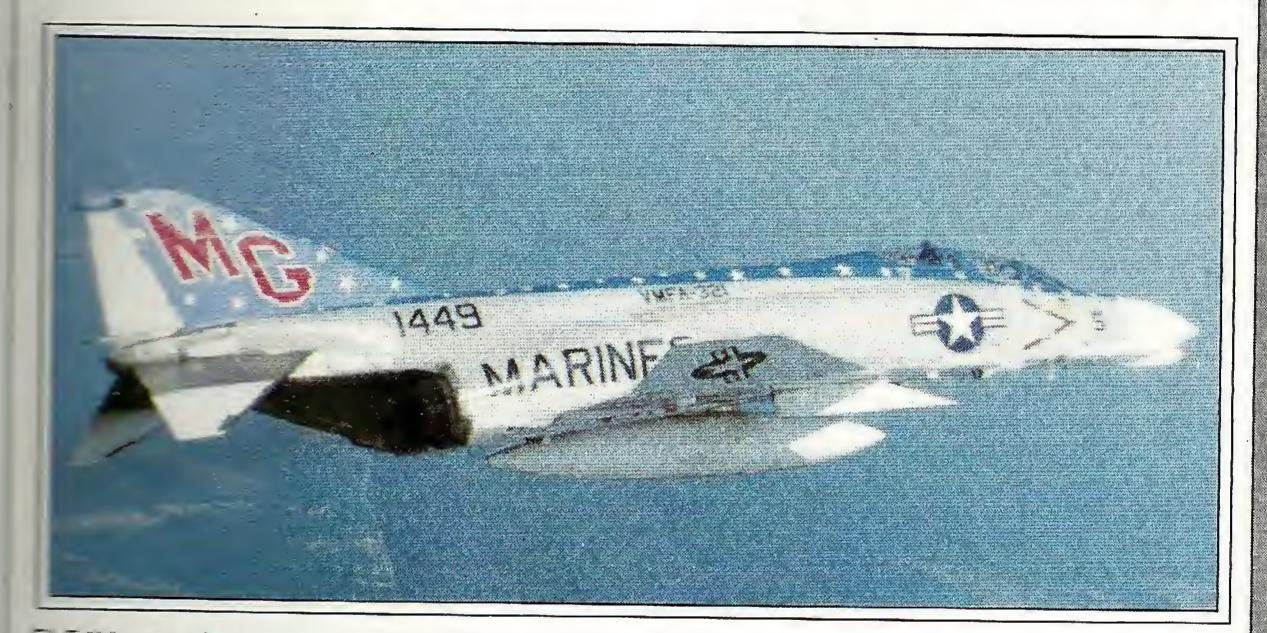
Velocidad máxima: de 120 a 160 millas/h a altitud óptima

Alcance operacional: unas 1 000



MD F4H (F-4) Phantom II

475



El F4H, uno de los aviones de combate más importantes de la Historia, fue diseñado a carte de 1953 como el caza de ataque AH-1, aunque en 1955 fue convertido en el caza de caza de la Flota F4H, dotado con armamento de misiles y radar. Esto exigía dos constantes y un par de motores J79 con difusores variables; la avanzada naturaleza del caza de prueba se tradujo en que se encargaran 23 aviones de prueba F4H-1. El primer XF4H-1 con mayo de 1958 y las pruebas confirmaron la necesidad de flaps soplados, sectiones externas alares con fuerte diedro positivo y estabilizadores de diedro negativo.

Especificaciones: biplaza

Caza polivalente y de defensa de

McDonnell Douglas F4H-1

F43 Phantom II

Eargadura: 11,70 m

citud: 17,77 m

motriz: dos reactores

E ectric J79-GE-8 de

g de empuje unitario

mento: seis misiles

l, o bien cuatro Sparrow

Sidewinder, o 7 258 kg

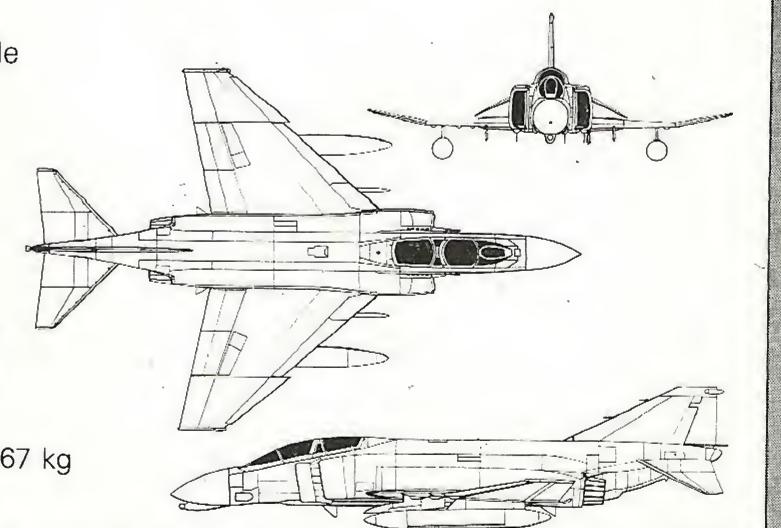
E accessor de la company

Sidewinder en cinco

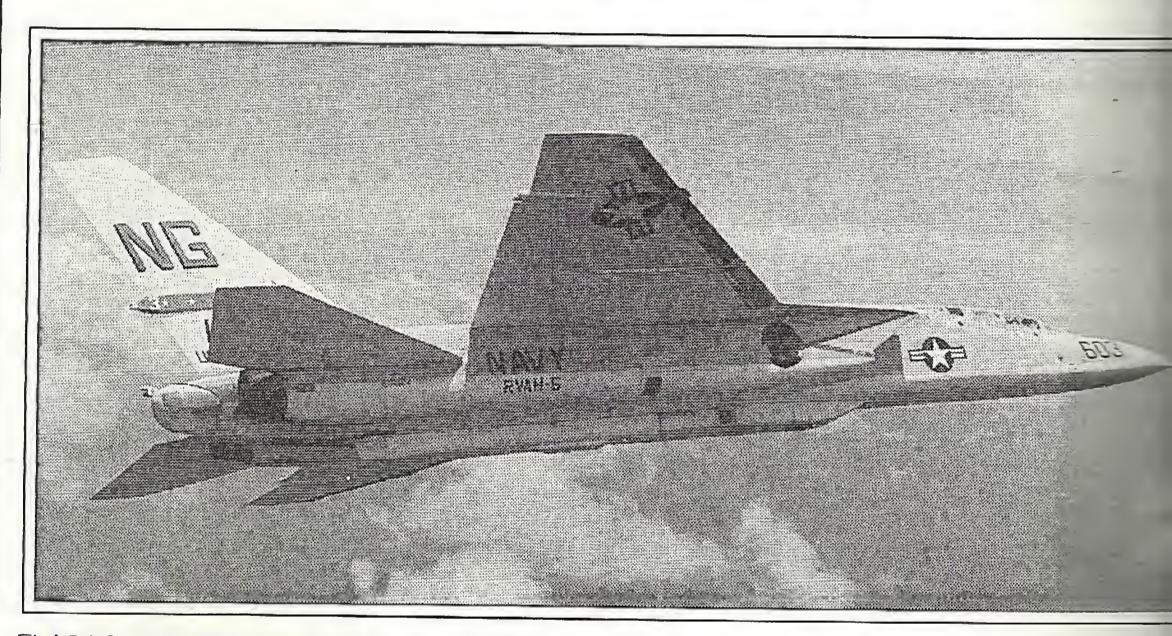
máximo en despegue: 24 767 kg

la constant despegue: 24 767 kg

la



North American A3 J (A-5) Vigilante 4



El A3J fue diseñado a partir de 1955 como un avión de ataque todotiempo muy avanzado, pue entre otras innovaciones introdujo difusores y toberas con programación automática, empenais vertical entero, estabilizadores enteros y diferenciales, flaps soplados, una bodega lineal entre dos motores que alojaba dos tanques de combustible y una arma nuclear eyectable hacia atras el sistema integrado de navegación y ataque REINS con entradas de radar e inerciales. El primero de los dos prototipos YA3J-1 voló en agosto de 1958, seguidos por 56 A3J-1 (A-5AL o motores J79-GE-2, -4 o -8, y seis A3J-2 (A-5B) con soplado de envergadura total y capacidad pelevar 6 804 kg de combustible adicional en un fuselaje "jorobado". Sin embargo, como la US Navy había perdido su capacidad nuclear estratégica, los A-5B y 53 A-5A fueron convertidos a nivel de los 55 A3J-3P (RA-5C) de reconocimiento fotográfico y electrónico lejano.

Especificaciones: biplaza de reconocimiento multisensor North American A3J-3P (RA-5C) Vigilante

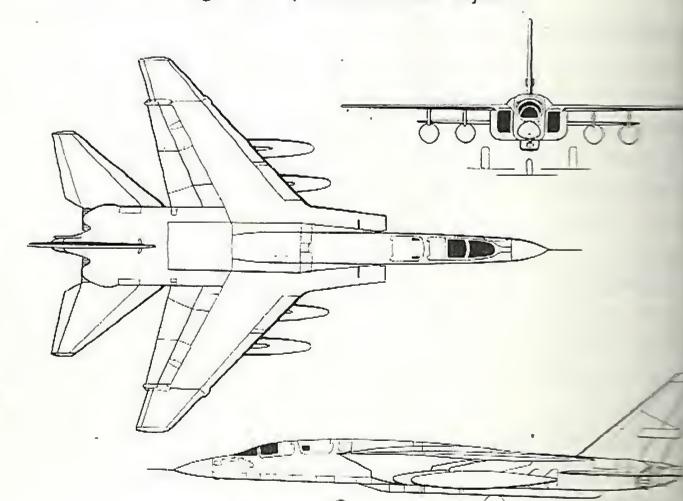
Envergadura: 16,15 m
Longitud: 23,32 m
Planta motriz: dos reactores
General Electric J79-GE-10 de 8 100

kg de empuje unitario
Armamento: ninguno
Peso máximo en despegue:
36 288 kg

Velocidad máxima: Mach 2,1

a 40 000 pies

Alcance operacional: 3 000 millas







Una de las mayores sorpresas para muchos de los observadores occidentales fue que el avión carecía de sistema de control de vuelo eléctrico, lo que algunos de los supuestos "expertos" criticaban como una "simplicidad", citándola como una

952

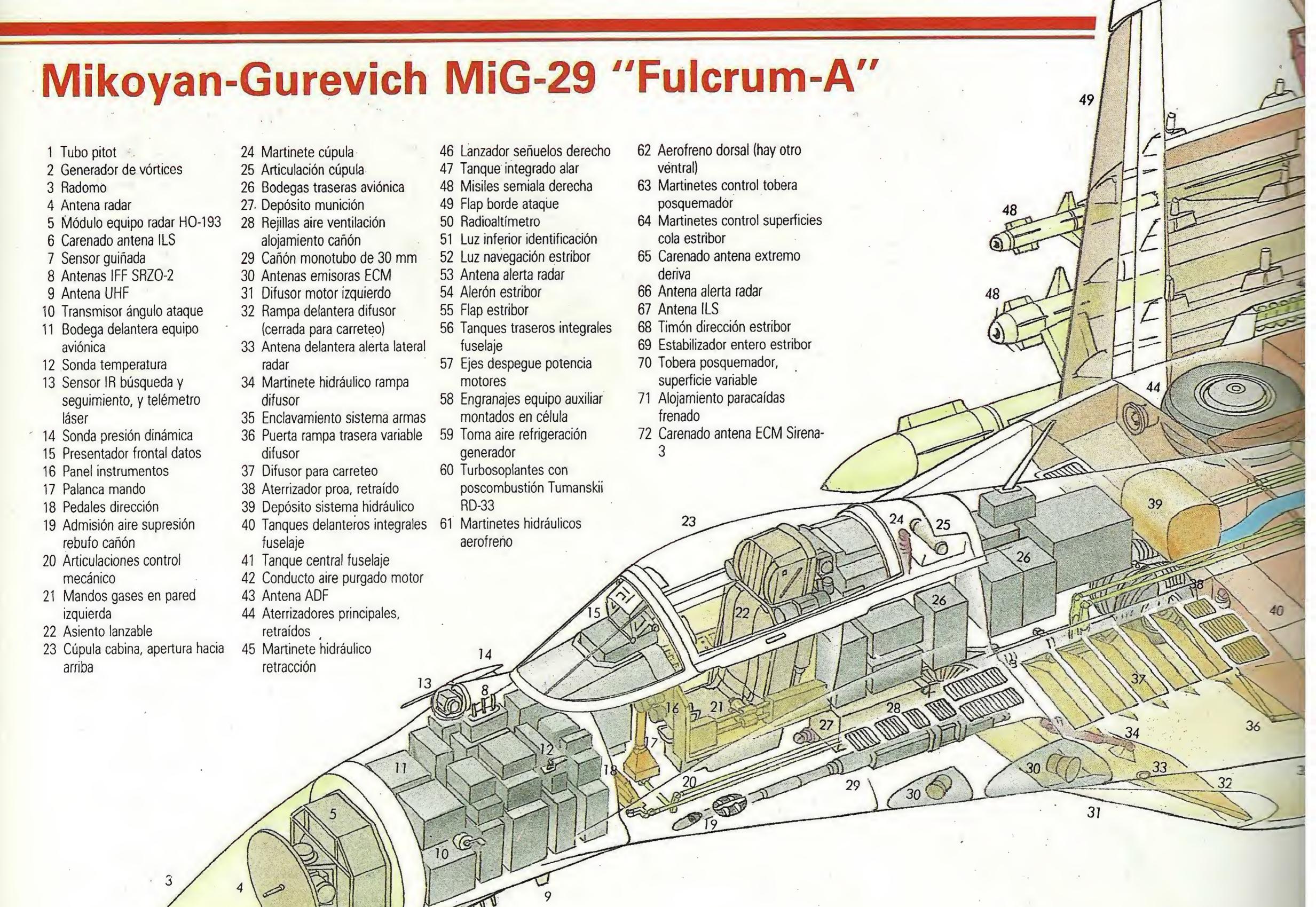
desventaja importante. De hecho, esta simplicidad es una gran ventaja si no afecta adversamente a las prestaciones, e incluso la prestigiosa (aunque chovinista) publicación aerospacial norteamericana Aviation Week and Space Technology ad-

mitía que "el MiG-29 puede hacer cualquier cosa que haga el F-16 y sin controles de vuelo eléctricos".

Hay que destacar la vulnerabilidad de los costosos sistemas de control de vuelo eléctrico a los pulsos electromagnéticos, algo que muchos consideran una desventaja importante. En cualquier caso, el MiG-29 es ya un diseño veterano, pues voló por vez primera en 1977 y entró en servicio de primera línea en 1983. Un ex piloto de pruebas del Sea Harrier comentó que el MiG-29 "gira en un radio tan pequeño como cualquiera de nuestros aparatos de 'primera división', pero sin tanto alfa (ángulo de ataque) ni sin perder tanta energía". Otro veterano piloto de pruebas comentaba que el avión viraba tan bien como cualquier caza occidental pese a carecer de "sistema de control de vuelo eléctrico y de ordenador de control de vuelo, y eso es muy notable".

El subdirector general de diseño, Mijail Waldenburg, desveló de esta

9



forma algunos de los detalles del MiG-29:

"En la oficina de diseño Mikoyan somos de la opinión de que las cosas sencillas son las mejores. A partir de ahí, es trabajo del diseñador convertir esta máxima en la razón principal de ser del avión. El mejor sistema de un avión es en realidad aquél del que carece. El sistema del que podamos prescindir será siempre el mejor, pues no existiendo será la forma más segura de que no nos cree complicaciones.

"El MiG-29 es un caza monoplaza y bimotor de superioridad aérea, desarrollado por la oficina de diseño Mikoyan, un equipo con gran experiencia en la concepción de aviones de caza. La fiabilidad y la facilidad de mantenimiento han sido desde siempre características de los cazas MiG, y estas 'garantías'

han alcanzado su máxima expresión en el MiG-29. El avión se caracteriza por su gran agilidad y por una relación empuje/peso que le proporciona un excelente régimen ascensional vertical y una buena aceleración. Ello se ha traducido en uno de los mejores medios de defensa aérea, en uno de los que poseen mayor nivel tecnológico.

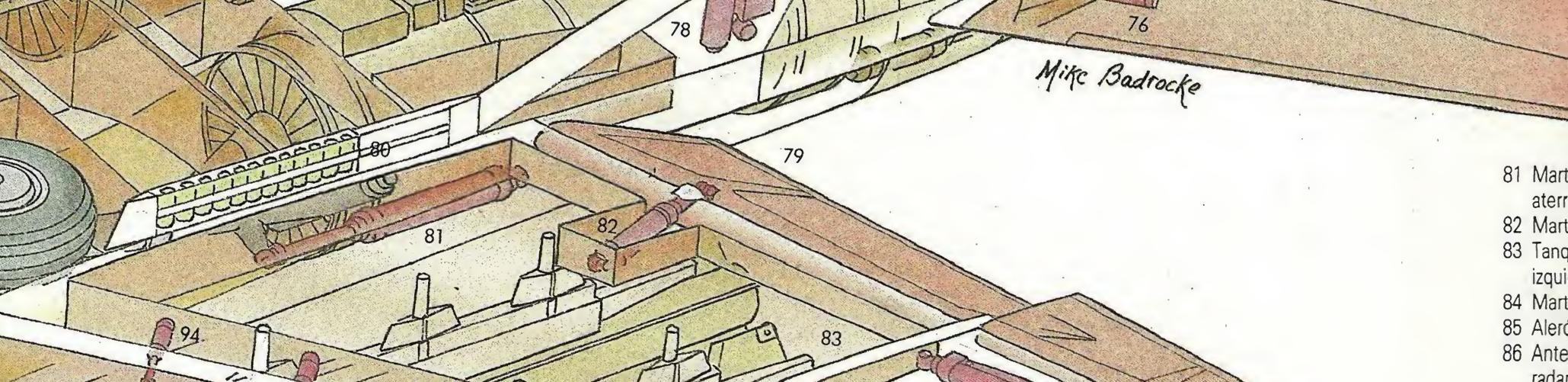
"Cuando diseñamos el MiG-29, no seguimos estrictamente las indicaciones del TsAGI [el Instituto Central de Aero e Hidrodinámica].

Derecha: Anatoly Kvotchur demuestra el gimnástico método de salir de la cabina del MiG-29.



Arriba: A su llegada a Farnborough, los pilotos de los MiG fueron saludados por las tripulaciones de dos de los Tornado de escolta. Como buenos profesionales, empezaron enseguida a comparar sus anotaciones de vuelo.

- 73 Timón dirección babor
- 74 Martinete timón dirección
- 75 Estabilizador entero capor
- 76 Eje articulación estabilizador 77 Martinete hidráulico estabilizador
- 78 Válvulas control y unicates apreciación artificial
- 79 Flap babor
- 80 Lanzador señuelos izquierad



- 81 Martinete hidráulico aterrizador izquierdo
- 82 Martinete hidráulico la
- 83 Tanque integrado semiala izquierda
- 84 Martinete hidráulico alerón
- 85 Alerón babor
- 86 Antena trasera alerta atera radar
- 87 Luz navegación babor
- 88 Luz identificación inferior 89 Antena radioaltimetro
- 90 Soportes alares

89 9 88

- 91 Misil aire-aire AA-8 "-coc"
- 92 Misil aire-aire AA-10 **-----
- 93 Misil aire-aire largo alcance AA-10 "Alamo"
- 94 Martinetes hidráulicos flac borde ataque
- 95 Flap borde ataque
- 96 Luz aterrizaje en cuerta aterrizador

Obviamente, tuvimos en cuenta los éxitos de la ciencia aeronáutica soviética y usamos los resultados de las investigaciones del TsAGI, aunque todas las decisiones de construcción y concepción se tomaron en la oficina de diseño Mikoyan. Tiene que ser así, no se puede trabajar de otra forma. Durante el diseño del MiG-29, al igual que con todos los aviones de MiG, hubo distintas proposiciones de configuración, y nuestra primera tarea fue elegir la mejor. Las demás no llegaron a volar. La primera que voló fue ésta que están viendo aquí, con cambios insignificantes. Tenemos un principio, que queremos que ustedes y sus lectores comprendan, y es que no 'congelamos' el diseño del avión durante toda su vida operativa, por lo que es posible que el avión sufra modificaciones a lo largo de su carrera. Mientras dure la vida operativa del aparato, seguiremos modernizándolo."

Empuje a peso:

"En el prototipo, pusimos el aterrizador de proa demasiado adelantado, pero en el MiG-29 de serie va más hacia popa. Los primeros modelos tenían derivas ventrales en la parte trasera del fuselaje, pero durante el programa de vuelos de prueba descubrimos que no eran necesarias y, como también incidían en el peso, decidimos eliminarlas después de que nos cercioráramos de que tales dispositivos eran inútiles. Los últimos modelos tienen timones de dirección de mayor cuerda, aunque la ampliación es de tan sólo cinco centímetros. Es una cuestión realmente minúscula. Las extensiones de las derivas sobre el ala no estaban en el diseño original y están ausentes en el MiG-29 UB. En realidad albergan los lanzadores de dipolos y bengalas, que disparan hacia arriba. No tienen propósito aerodinámico alguno y no influyen en nada, ni para bien ni para mal.

"El avión está impulsado por un par de turbosoplantes Tumanskii R-33. Los motores R-33 fueron diseñados y desarrollados específicamente para el caza MiG-29. Este motor tiene un empuje con poscombustión de 8 300 kg y suministra una relación empuje/peso suficiente, muy superior a uno. El motor en sí mismo es muy ligero. Si se divide el empuje del motor por su peso, la proporción es una de las mejores del mundo. Es muy simple y dispone de las etapas suficientes para comprimir el aire preciso para conseguir el empuje requerido.

La exhibición "con buen tiempo" del MiG-29

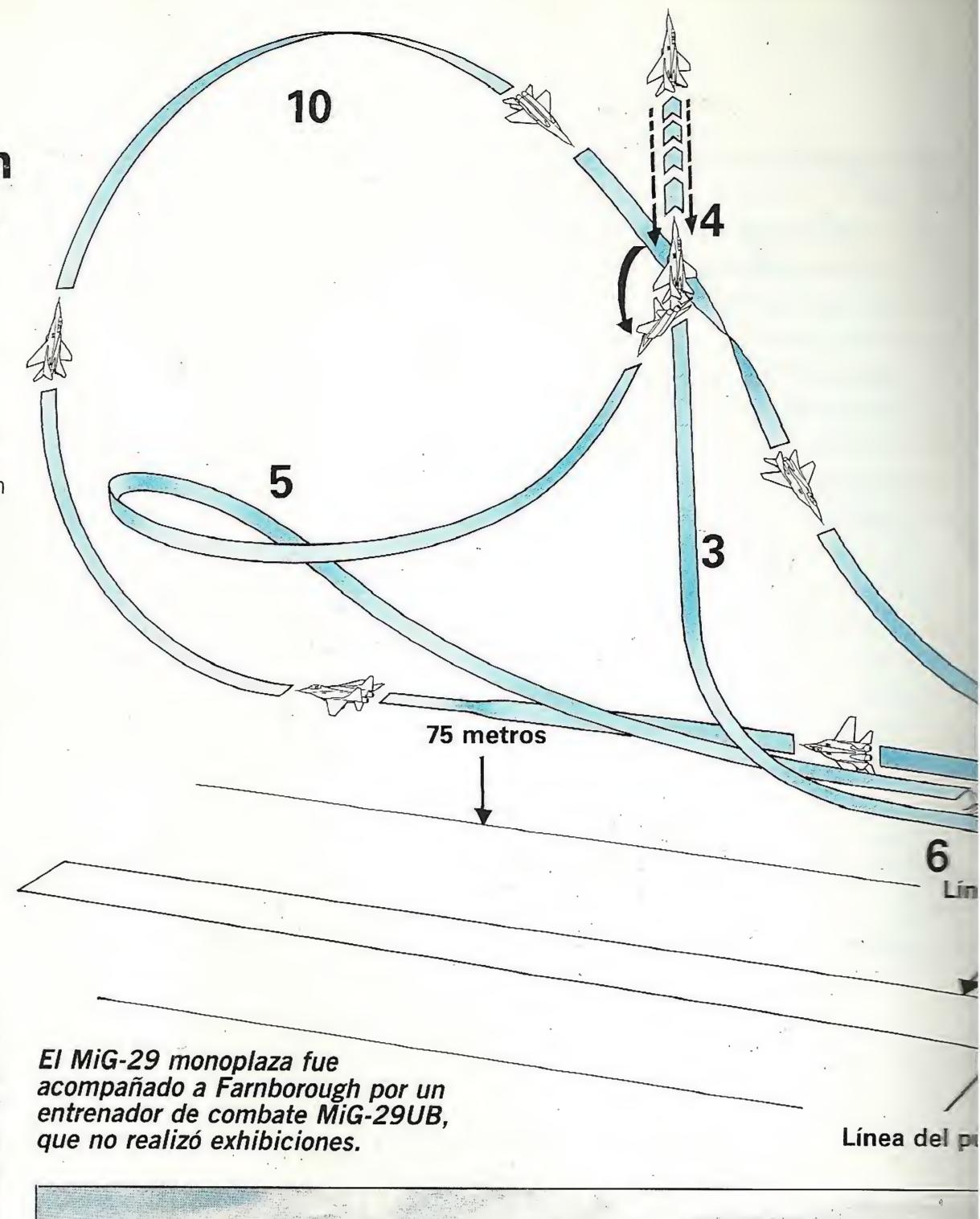
Se rumoreaba que el MiG-29 podía realizar maniobras que ni el F16 podía emular, y en Farnborough se vieron algunas de ellas, incluida la famosa caída de cola a baja cota y la pasada a cuchillo. Tras un despegue asombrosamente corto (1), efectuó un rizo (2), una trepada en candela (3) y una caída de cola (4), un espiral descendente (5) y una pasada a elevado alfa (6). A esto siguió una nueva subida en candela (7), un tonel vertical (8) y una pasada a cuchillo acelerando (9) a lo largo de toda la pista. Tras realizar un medio cubano (10), la exhibición terminó con un. impresionante viraje a máxima velocidad (11) y un Derry (12) durante el que sacó el tren. Después de una aproximación corta y pronunciada, el MiG tomó tierra con la ayuda de un paracaídas de frenado cruciforme que se desplegó antes de tocar la pista.

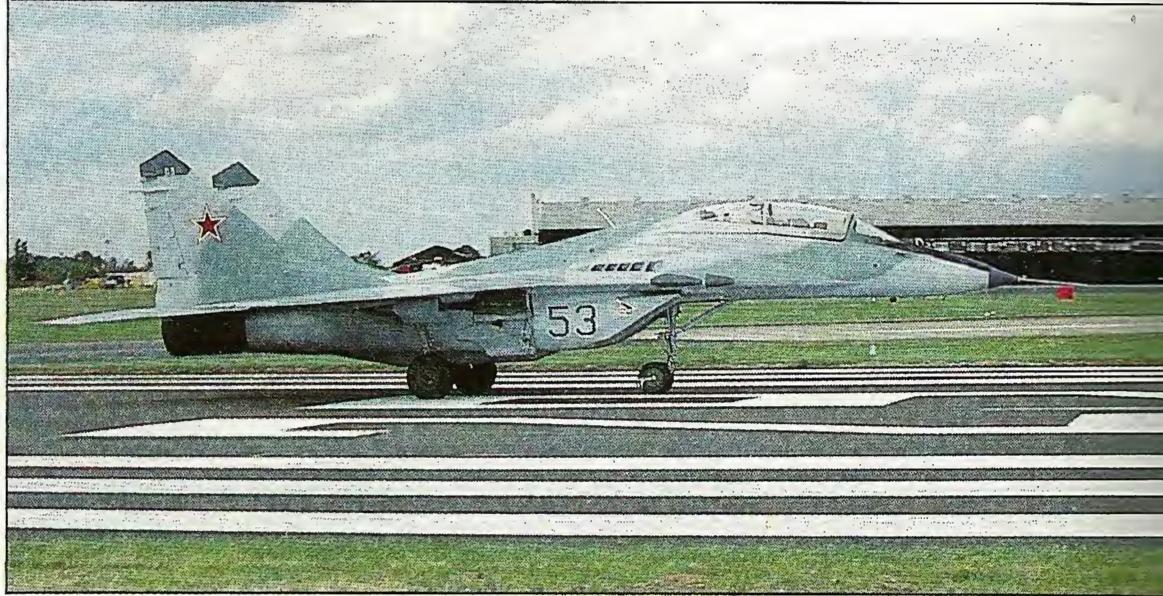
"El MiG-29 dispone de un moderno sistema de control de tiro de búsqueda y disparo hacia abajo, y una amplia gama de armamento que le confiere capacidad de combate a gran distancia, más allá del alcance visual y cercano. Para los objetivos aéreos tiene un cañón y seis misiles aire-aire. Lo primero que quiero que sepan sobre el cañón es que es de 30 mm de calibre. La segunda cosa es que es probablemente el arma aérea más ligera del mundo. En este momento no hay ningún otro cañón instalado en aviones que sea más liviano. ¡No, no voy a decirles el peso exacto! El asunto es que es el más ligero. ¡Lo hemos comprobado! Los misiles son también muy potentes. Puede llevar hasta seis misiles aire-aire, que pueden ser tanto con cabeza buscadora infrarroja como de guía radar semiactiva."

Interceptación indetectable

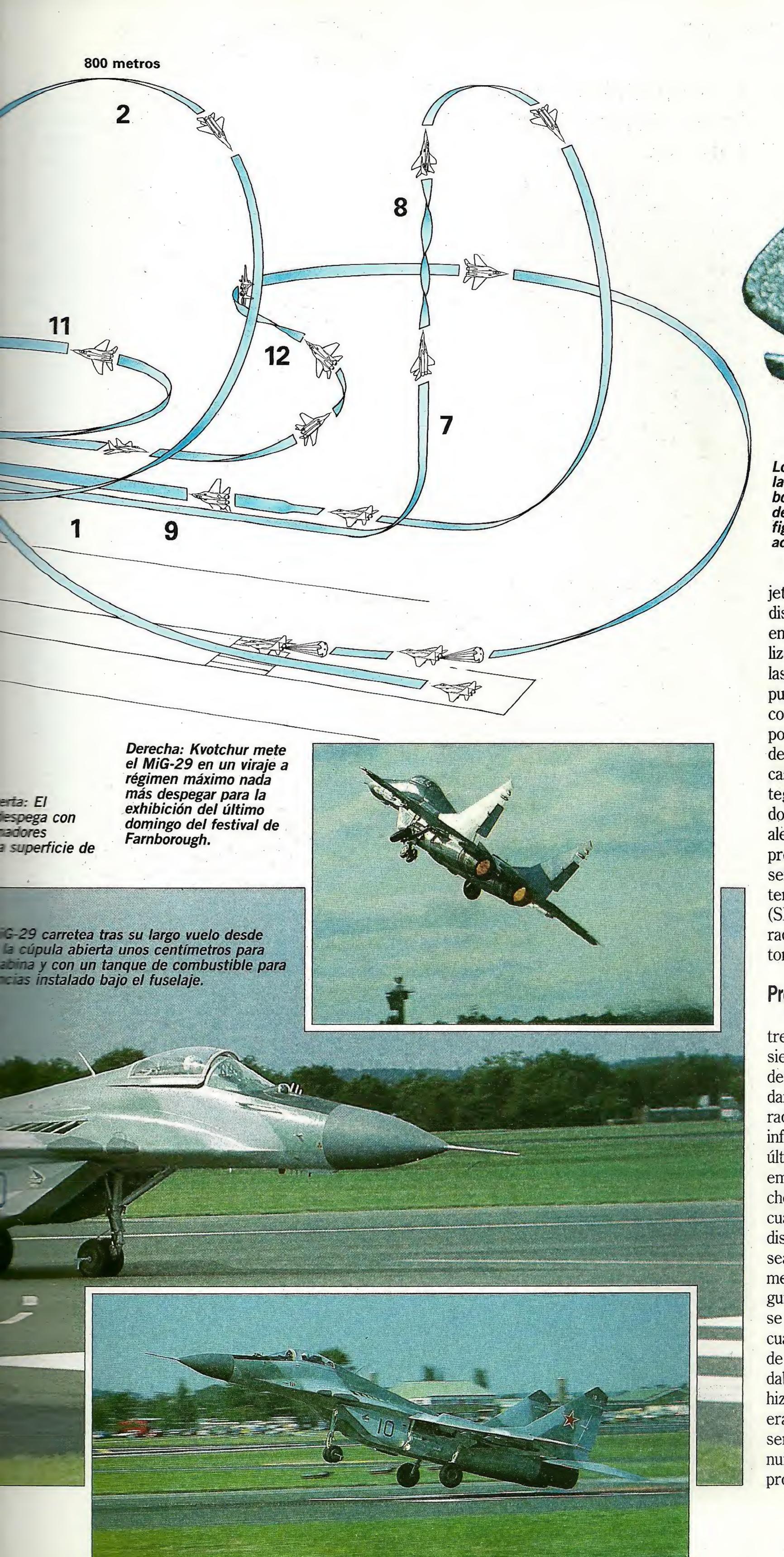
"Este avión también puede llevar potentes armas para misiones de ataque contra objetivos terrestres. Puedes lanzar todas las armas que lleves a bordo en la primera pasada, en el primer ataque, así como los cohetes. No hay necesidad de una segunda pasada. Naturalmente, dispone de un sistema de navegación inercial y la apropiada simbología en el HUD, no sólo para las misiones de ataque, sino para todos los regímenes del sistema de control de tiro. Este avión no lleva pantalla de mapa móvil.

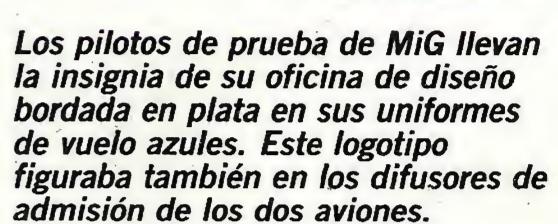
"Hemos instalado un excelente radar en el MiG-29. Tiene auténtica capacidad de detección y disparo hacia abajo, y puede detectar un ob-











jetivo del tamaño de un caza a una distancia superior a los 100 km. Sin embargo, a veces es necesario realizar una aproximación sin recurrir a las emisiones de radar, y entonces puede anularse el ordenador de control de tiro e inhibir el contacto por el radar. Entonces el piloto puede efectuar una interceptación eficaz utilizando el visor que lleva integrado en el casco de vuelo y los dos sistemas electroópticos, que no alertarán al enemigo de nuestra presencia. El avión enemigo puede ser detectado y seguido por el sistema de búsqueda infrarrojo (SBSI), que es más preciso que el radar y que puede bloquearse automáticamente en el objetivo."

Precisión devastadora

"Si el avión enemigo se mete entre las nubes, donde el SBSI no siempre funciona, la maniobra será detectada automáticamente y el radar reiniciará sus emisiones. El radar ya está 'caliente' y habrá sido informado por el infrarrojo sobre la última posición del objetivo. El láser emplea las mismas ópticas y es mucho más preciso que el radar en cuanto se refiere a la medición de distancias. Esto hace que el cañón sea muy preciso. Durante las primeras pruebas de tiro tuvimos algunos problemas con el cañón, que se paraba después de disparar de cuatro a seis proyectiles, aunque de cualquier forma el objetivo quedaba destruido. Este problema nos hizo darnos cuenta de lo precisa que era el arma. Si tuviéramos que diseñar de nuevo el MiG-29, disminuiríamos a la mitad el número de proyectiles del cañón, teniendo en

cuenta la precisión del sistema de control de tiro.

Realmente estamos seguros de que en prestaciones globales y en capacidad tenemos un ganador, pero quizás yo no sea el más indicado para decir esto, ya que fui uno de sus diseñadores. Hemos traído el avión a Farnborough para acabar con las ideas preconcebidas en Occidente sobre el estado real del diseño aeronáutico soviético."

Amor por el vuelo

Roman Taskaev, un joven piloto de pruebas de la oficina de diseño Micovan, voló el biplaza MiG-29UB hasta Farnborough y efectuó un par de exhibiciones diarias en el MiG-29 monoplaza. Nos contó cómo se contro en piloto de pruebas y en qué consistía su demostración, ayudado por su colega, Anatoly Kvotchur.

En la Fuerza Aérea volé en el L-29 Delfin, el MiG-17, el MiG-21, el MiG-23 y el MiG-27. Es la única inma en la que nos convertimos en plotos de pruebas. Debemos permanecer varios años en la Fuerza Aérea antes de que te elijan para en la escuela de Pilotos de Pruebas del Ministerio de la Indusma Aeronáutica.

Tras graduarme en la Escuela de Pilotos de Pruebas comencé a Tabajar para la oficina de diseño Mi-En la actualidad poseo unas 3 000 horas de vuelo, pero me gustana añadir que en la Unión Soviética tenemos un estricto control de moras de vuelo. Se cuenta desde el comienzo del despegue hasta el final de la carrera de aterrizaje, de modo que el tiempo de carreteo no se contabiliza. Por lo tanto, es bastante superior en comparación al tiempo contabilizado a nuestros colegas occidentales. Ahora he cumplido ya seis años como piloto de pruebas y me gustaría seguir volando para la de diseño Mikoyan el resto de mi vida. Experimento un gran placer al volar en el MiG-29, pues es sin duda el mejor avión que he conocido durante toda mi carrera."

Kvotchur lo interrumpió para describirnos las características de sobierno más en detalle.

La cuestión principal sobre el cobierno del avión es que permite ploto hacer cualquier cosa que mera, por lo que uno se siente respecto por su avión y convierte el melo en todo un placer. Tiene lo metado en todo un placer.

Entonces interviene Taskaev cescribir la exhibición.

En primer lugar mostramos la en que despega, el tiempo y

la distancia de la carrera de despegue. Es de unos 240 metros. La velocidad de recogida del tren es de unos 220 km/h. No siempre usamos toda la potencia disponible, ya que depende de la altura de la figura vertical que sigue al despegue. Una vez estamos en el aire, realizamos una trepada en candela que termina en un rizo, demostrando la mínima pérdida de altura entre la cima de la trepada y la recuperación. En lo más alto del rizo alcanzamos unos 800 metros. Tras esto efectuamos la maniobra de caída de cola que han podido ver.

"Realizamos la caída de cola desde una altura de 800 metros, y tras la recuperación completa salimos a unos 400 metros. La caída en sí sólo dura unos 200 metros. Podemos escoger cualquier posición del mando de gases en el punto más alto de la trepada antes de iniciar la caída de cola y, según queramos, podemos controlar la pérdida de altura mientras dura la maniobra. Es controlable. Sólo tienes que situar los mandos de gases en la posición apropriada y así, según corresponda, será mayor o menor la pérdida de altitud. Y si metes posquemadores, entonces la pérdida real de altura es mínima.

"En este avión llevamos unos motores excelentes, y ésta es la razón de por qué no tenemos problemas de extinción al hacer la caída de cola. Con estos motores no importa que los pongas al ralentí. Las RPM y temperaturas no varían demasiado. Esto demuestra que son completamente controlables a todos los regímenes y en todas las condiciones."

Kvotchur añadió algunos comentarios más a la maniobra de caída de cola.

"Esta maniobra se incluye en la exhibición como una 'figura exótica' para los espectadores que quizás no tengan demasiados conocimientos aeronáuticos. Toda mi exhibición está diseñada para que sea muy vistosa, además de para mostrar que nuestro avión puede llegar a velocidad cero; puedes decelerar a 20 nudos, a 45, a los que quieras, y hacer una caída de ala o de cola. No es una maniobra muy difícil, no sólo para los pilotos de pruebas, sino incluso para los pilotos ordinarios.

"En la Unión Soviética podemos realizar la caída de cola a mucha menor altitud, desde una altura de unos 500 metros. Es absolutamente segura y absolutamente predecible.
¡A esta altura los espectadores lo

ven todo mucho más claro! La caída de cola es una táctica que usamos para romper la adquisición por un radar Doppler. Si alguien te está iluminando con un radar de pulsos Doppler y te paras, deja de verte en la pantalla. Esta maniobra nos permite detenernos en el aire unos cuantos segundos."

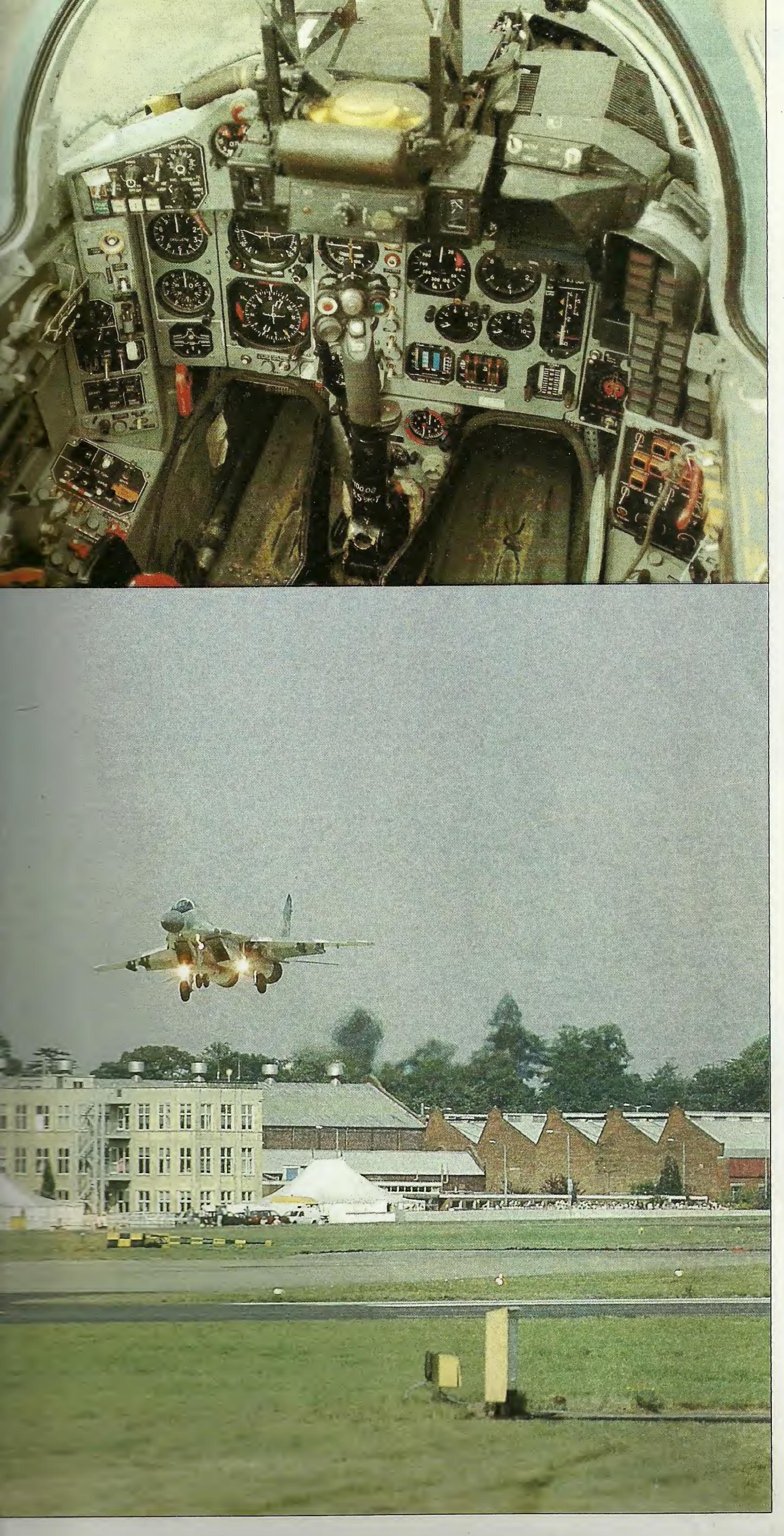
Taskaev reasumió entonces su explicación de la secuencia de demostración.

Alfa elevado

"A continuación, mostramos a los espectadores una pasada a baja velocidad. Aquí en Inglaterra no la realizamos con el ángulo de ataque máximo. De hecho, todas las maniobras que efectuamos aquí se ciñen a unos límites de vuelo superio-

¿Quién habría pensado que en Farnborough acabaríamos viendo cazas soviéticos de última generación? En la foto, el monoplaza en final tras su exhibición, con las luces de aterrizaje encendidas.





El fabuloso "Fulcrum"

La cabina del MiG-29 guarda una gran semejanza con las de los anteriores cazas MiG. Cualquier piloto de los últimos modelos de los "Fishbed" y "Flogger" se encontrará como en su propia casa en la espaciosa "oficina" del "Fulcrum". Al igual que la mayoría de los aviones de su generación, carece de la digitalización propia del F-18, pero sus instrumentos convencionales están muy bien distribuidos y son de lectura fácil. La palanca y los mandos de gases incorporan gran número de controles auxiliares. dándole una auténtica capacidad HOTAS. La palanca de mando es muy larga, y lo más curioso del MiG-29 es que prescinda de los sistemas de vuelo eléctricos.

res a lo que es habitual, y ello es exclusivamente por problemas de seguridad después del desastre de Ramstein. Aquí en Farnborough volamos con un ángulo de ataque de 25 grados, que equivale a unos 190 km/h. Podemos conseguir ángulos de ataque mucho mayores, como los del F-18. Después de estos, efectuamos una nueva trepada en candela, invertimos y ejecutamos una pasada a cuchillo, volando con un ángulo de alabeo de 90 grados. Esta pasada cubre toda la longitud de la pista y en su transcurso aceleramos de 450 a 750 km/h.

"Luego hacemos tres cuartos de rizo vertical seguido de otra ascensión vertical y un viraje cerrado horizontal sostenido. Así se puede ver lo realmente cerrado que puede virar este aparato. Pueden comparar-lo con las actuaciones de los cazas occidentales. Es más, lo hacemos para que vean la diferencia.

"Invertimos la dirección del viraje para final mediante esa maniobra que ustedes llaman un viraje «Derry» y sacamos el tren mientras todavía estamos alabeando para demostrar que ello no provoca ningún cambio en el cabeceo o la compensación del aparato. La velocidad de aproximación es inferior a los 300 km/h. Desplegamos el paracaídas de frenado antes de tocar la pista. No es que intentemos llevar a cabo una carrera de aterrizaje muy corta, simplemente lo desplegamos antes del contacto para demostrar que podemos hacerlo, acortando la carrera de aterrizaje al réducir la velocidad a unos 235 km/h."

Pistas no preparadas

El MiG-29 está dotado con grandes puertas en los difusores de admisión de los motores, que permanecen cerradas mientras el avión está en tierra y sólo se abren cuando se ha retraído el aterrizador de

Combate aéreo

proa, volviéndose a cerrar al aterrizar. Han sido diseñadas así para que el avión pueda operar desde pistas poco preparadas, para que puedan hacerse despegues en formación sin peligro de que un aparato pueda ingerir objetos extraños expelidos por el que le precede. Waldenburg nos explicó cómo se activa el mecanismo al aterrizar.

"Nuestra Fuerza Aérea especificó que el avión pudiera operar desde pistas poco preparadas y polvorientas, de modo que no teníamos más opción que evitar la ingestión de partículas. La solución obvia parecía ser cerrar de algún modo los difusores de admisión. Diseñamos el sistema de modo que las puertas no afectaran en absoluto al rendimiento de los motores. Puedes llevarlos al ralentí o con la poscombustión máxima tanto si esas puertas están abiertas como si están cerradas. No hay ningún problema. Hay diversas entradas variables en el control de gobierno y así, tras realizar algunos cálculos, el orderador elige el momento exacto en que deben cerrarse las puertas de los difusores."

El último día, Ktvochur realizó una demostración de vuelo muy inspirada, concentrándose en la capacidad de viraje a baja cota e ignorando la ya tradicional caída de cola. Se trataba del programa de exhibición 'con mal tiempo', aprobado por las autoridades antes del festival. Tras despegar, efectuó un viraje muy cerrado y luego invirtió fuerte varias veces. Asimismo, también

ejecutó una maniobra combinada de virajes y toneles, básicamente un círculo muy cerrado. Después explicó por qué había cambiado la demostración.

"Aunque el tiempo era perfecto, quería que viesen que el avión puede operar en el plano horizontal tan bien como en el vertical. Tiré aproximadamente a 9 g, más o menos, pero de hecho no tenemos problemas con las cargas de g gracias a nuestros potentes motores y a la robusta construcción del aparato."

Duncan Simpson, subdirector de operaciones del SBAC, comentó más tarde: "Antes de que empezase el festival, los pilotos de Mikoyan presentaron una demostración de vuelo con mal tiempo, que les fue aprobada. Estaban totalmente en su derecho de realizar la 'exhibición con mal tiempo' fuera cual fuese la

meteorología del momento. El Sonda pitot Incorpora una avión se mantuvo al otro lado de la antena de ILS línea de exhibición y por encima de ancha y plana que la altura mínima en todo momento. genera un potente vórtice en el vuelo No obstante, la demostración que a elevado alfa. hizo Kvotchur el último día tuvo un grado de energía y entusiasmo que probablemente no figuraba en el plan cuando presentó al Comité su

Calidad soviética

que pilotó con ganas.

El jefe de pilotos de pruebas de la OKB Mikoyan, Valery Meninsky, resumió así la presentación del MiG-29:

programa de vuelo. Es evidente

"Sólo podemos afirmar que lo que mostramos en nuestros programas de vuelo —las figuras verticales, el régimen de trepada, la agilidad, todo— demuestra las ventajas que este caza tiene sobre sus competidores. La gente que ha observado

Cabina

Es espaciosa y está bien configurada, pero utiliza diales analógicos tradicionales e indicadores del tipo banda en vez de las más modernas pantallas multifunción. No obstante, incorpora cierto grado de tecnología HOTAS.

Slats

Los slats, que casi cubren toda la envergadura del borde de ataque, pueden abatirse completamente para incrementar la sustentación, pero también son controlados por ordenador para actuar como flaps de maniobra.

Bordes marginales

Albergan antenas del completo sistema de alerta radar y las luces de navegación convencionales roja a babor y verde a estribor).

Extensiones dorsales

No tienen propósito aerodinámico alguno, sino que albergan los lanzadores de señuelos, de disparo hacia arriba. Estabilizadores

Actúan colectivamente como timones de profundidad y de forma diferencial para complementar a los alerones.

Aerofrenos

En el intradós y el extradós de la sección plana situada entre los dos motores hay unos pequeños aerofrenos.

昌

El fabuloso "Fulcrum"



nuestras evoluciones puede formarse su propia opinión sobre nuestro aparato. Realmente, ya no se puede decir que Occidente produce calidad mientras que nosotros nos concentramos en la cantidad. Las prestaciones conseguidas con el MiG-29, sus características tecnológicas, hablan por sí solas de la calidad del mismo. Si la calidad no es la adecuada, no se podrían obtener las prestaciones y capacidades que este aparato tiene.

"Hemos puesto un gran empeño

en conseguir esta calidad. Durante la caída de cola, el piloto controla el avión a lo largo de toda la maniobra y los motores operan con total estabilidad durante la demostración Los restantes aviones que han tomado parte en este festival, los F-18, F-16, Mirage 2000, Rafale, han puesto de relieve la gran pericia de sus pilotos, por lo que estimamos en mucho su habilidad, pero para serles absolutamente franco. me gusta mucho más nuestro avión."



Cúpula

retrovisores.

Proporciona al piloto una excelente

visión global, aunque es más estrecha

que las de los F-15, F-16 y F-18. En el

arco de la cúpula hay varios espejos

Mikoyan-Gurevich MiG-29 "Fulcrum"

Este MiG-29 fue exhibido en el festival aéreo de Farnborough de 1988 por Anatoly Kvotchur y Roman Taskaev, pilotos de pruebas de la oficina de diseño MiG. Todos los estarcidos de mantenimiento estaban en inglés, lo que quizá indicaba que el aparato estaba destinado a la exportación.

Sistema IR y láser

Un domo de vidrio en la proa, justo delante del parabrisas, protege la óptica del sistema de búsqueda y seguimiento infrarrojos y del telémetro láser. Estos sistemas ópticos permiten adquirir y seguir un objetivo sin utilizar el radar.

Cañón

El cañón monotubo de 30 mm controlado por ordenador está embutido en la extensión del borde de ataque de la raíz alar de babor. Quizá el cañón de aviación más ligero del mundo, posee una extraordinaria precisión gracias a la telemetría láser.

Derivas

Superior: El paracaídas de frenado se

despliega poco antes de que el avión

toque el suelo. Arriba: El MiG-29 en

el momento de tocar la pista de

frenado, cruciforme, totalmente

MiG-29 se dispone a aterrizar.

desplegado. Página siguiente: Un

Farnborough, con el paracaídas de

Son clásicas de los de MiG y de construcción parcialmente compuesti Los timones de direcció de cuerda ampliada. proporcionan una elevad autoridad de control, sol todo a altos ángulos de ataque.

Difusores

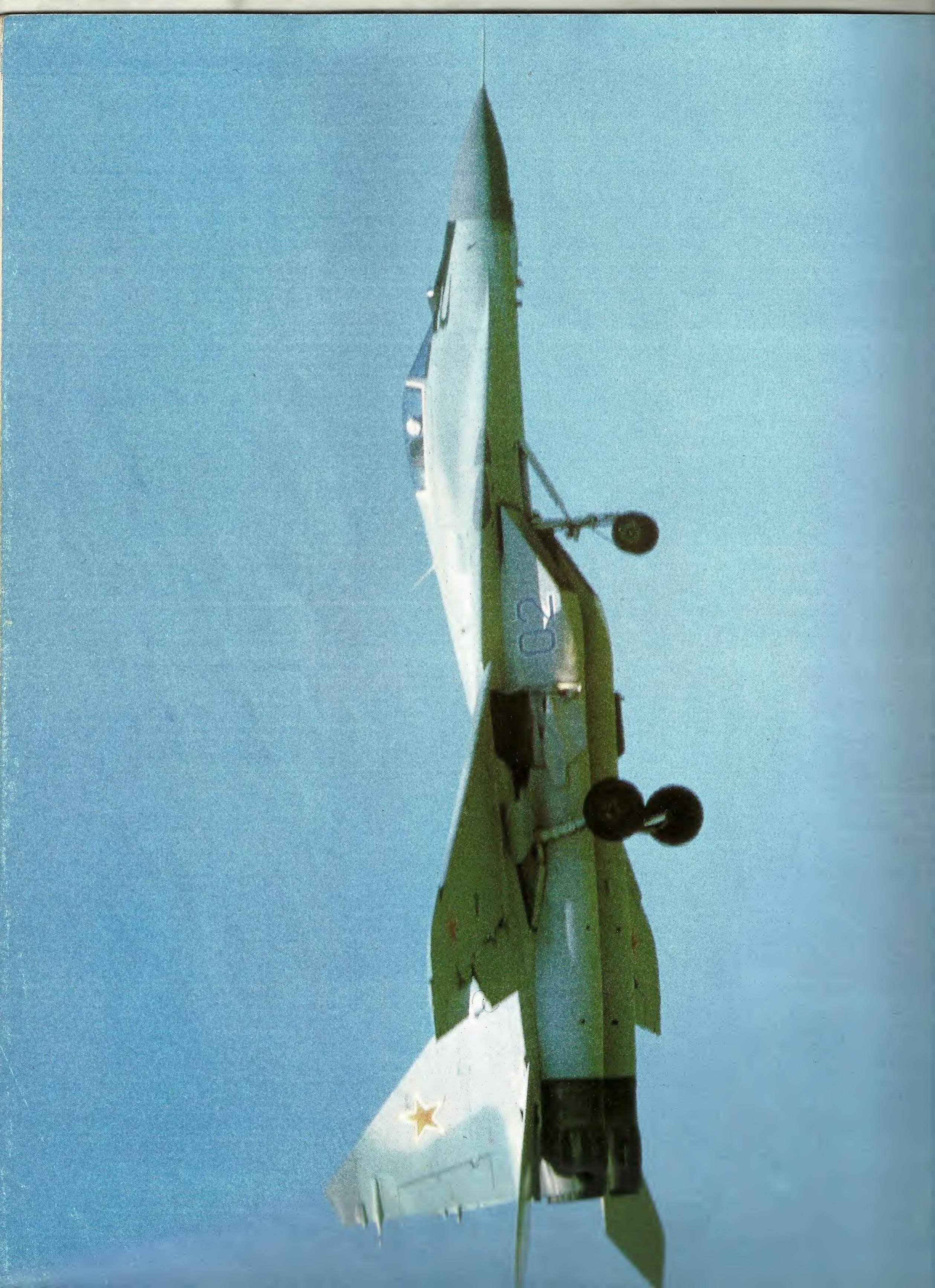
Permiten operar a velocidades superiores a Mach 2,0. Cuando el avión está en tierra, se cierran mediante unas grandes puertas automáticas que evitan la ingestión de objetos extraños.

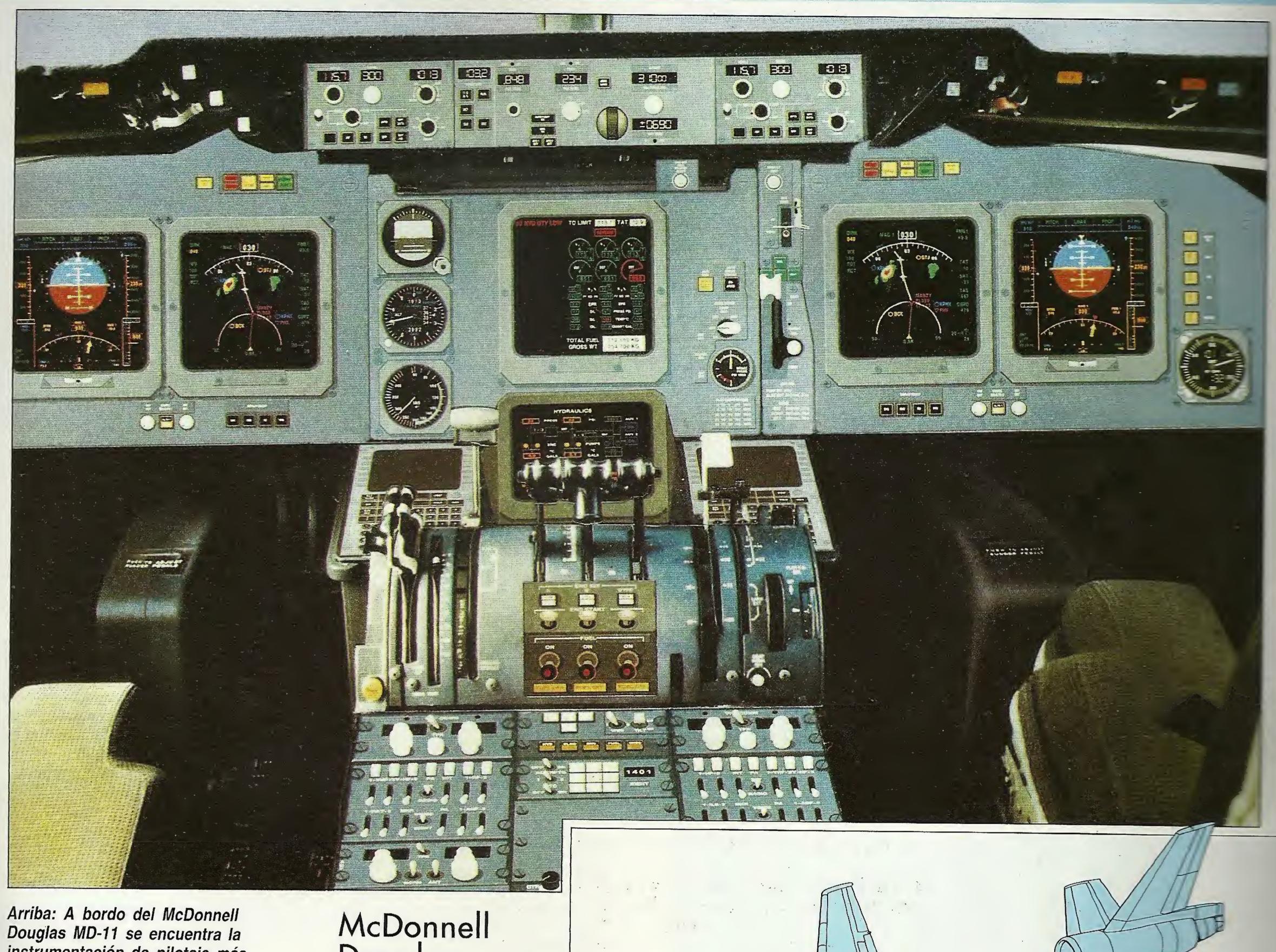
Radar

El avanzado radar de pulsos Doppler está inspirado en el APG-65 del F/A-18 Hornet. Cuando un conocido experto aeronáutico leyó equivocadamente los estarcidos del radomo como "NO-93", casi toda la prensa especializada repitió este error. De hecho, el radar se denomina NO-193.

Planta motriz

Los turborreactores Tumanskii R-33D son muy ligeros y potentes, y se cree que tienen menos etapas en los compresores de alta y baja presión que sus equivalentes occidentales.





Arriba: A bordo del McDonnell Douglas MD-11 se encuentra la instrumentación de pilotaje más moderna, destinada a sólo dos tripulantes. El tablero es de tipo completamente digital, con bastones de mando laterales que accionan un sofisticado sistema fly-by-wire. Los indicadores tradicionales de tipo analógico han sido casi completamente sustituidos por modernas pantallas planas de color.

McDonnell Douglas DC-10-10/15

Los DC-10 Serie 10 y Serie 15 son idénticos por fuera y montan turbosoplantes General Electric CF6 tipo -6D en la Serie 10 y -50C2F en la Serie 15. El prototipo voló en agosto de 1970.

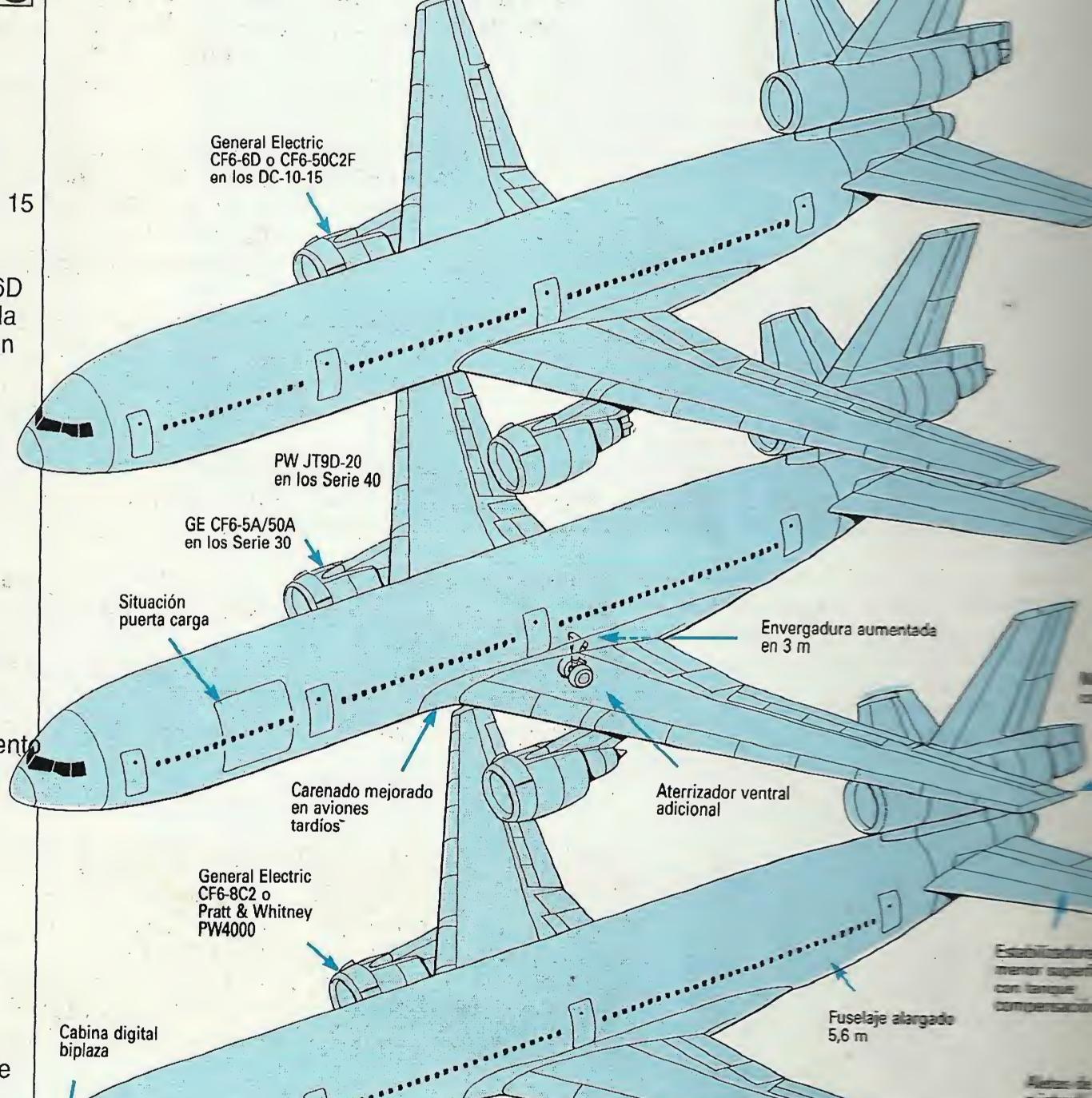
McDonnell Douglas DC-10-30/40

Las Series 30 y 40 son versiones más pesadas, con mayor capacidad de combustible y motores más potentes. Se les añadió un aterrizador ventral extra para distribuir mejor el aumento de peso. La Serie 30 voló por primera vez en junio de 1972.

McDonnell Douglas MD-11

El MD-11 es un DC-10 de segunda generacióncon los más recientes avances en aerodinámica y tecnología de control. Su primer vuelo tuvo lugar en enero de 1990.





Cabina inferior opcional para pasaje